



دانشگاه تهران پردیس دانشکدههای فنی دانشکده مهندسی معدن



مدلسازی عددی همبسته فرایند شکست هیدرولیکی به روش المان محدود توسعه یافته



اساتيد راهنما: دکتر مهدی موسوی– دکتر سهیل محمدی

پایاننامه برای دریافت درجه کارشناسی ارشد در رشته مهندسی معدن گرایش مکانیک سنگ

تابستان ۱۳۸۸

تعهد نامه اصالت اثر:

اینجاب **حبت شفیعی** تایید می کنم که مطالب مندرج در این پایان نامه کار پژو^مشی اینجاب است و به دسآورد مای پژومشی دیکران که در این نوشته از آن ما سفاده شده است مطابق مقررات ارجاع کردیده است. این پایان نامه قبلا برای احراز پیچ مدرک ہم سطح یابالآتر ارائہ نشدہ است. کلیه حقوق مادی و معنوی این اثر متعلق به دانشگده فنی دانشگاه تهران می باشد. نام و نام خانوادگی دانشجو: ستحجت شفیعی امضای دانشجو:



او

که نازنین ترین بود. . .

... بعديرونسكر از اساتید کرامی جناب آقای دکتر سهی**ل محدی و آق**ای دکتر **مهدی موسوی** که از ابتدا تا به اتمام رسیدن این . پایان نامه، مرایاری ورامهایی نمودند، محال تشکر را دارم .

از تامی دوستان عزیزم بویژه ایوب نارک نژاد، رضا قیامی، سجاد بهزادی و سیر رحان طاهری به خاطر مساعدت و همفکری ایثان در انجام این پایان نامه کال قدر دانی را دارم.

در این تحقیق پیش بینی شروع و انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع و محیط نفوذناپذیر مورد بررسی قرار گرفت. معادلات دیفرانسیل جزئی تعادل و پیوستگی جریان سیال با توجه به شرایط مرزی و شرایط اولیه در یک تحلیل تنش موثر حل شدند. اثر اندرکنش فازهای مختلف محیط متخلخل، با وارد کردن متغیر اصلی معادله تعادل در معادله پیوستگی و برعکس در نظر گرفته شد. از آنجا که معادلات دیفرانسیل حاکم بر مسئله دارای متغیرهای مشترک هستند، به صورت کاملاً همبسته حل شدند. برای حل سیستم معادلات جزئی، از رویکرد المان محدود استفاده شده و معادلات دیفرانسیل به معادلات جبری تبدیل شدند. جهت مدل کردن ترک، توابع شکل المان محدود، بوسیله توابع نوک ترک که معرف رفتار ناحیه مجاور نوک ترک هستند، ارتقاء داده شدند. در نهایت با استخراج یک فرمول بندی جدید با استفاده از روش المان محدود توسعه یافته، متغیرهای میدانی در معادله انتگرالی، شامل نموهای جابجایی و نموهای فشار حفرهای، با استفاده از توابع شکل ارتقاء یافته جداسازی شدند. جهت جداسازی از یک رویکرد کاملاً ضمنی استفاده شد. برای بررسی نتایج مدل تهیه شده، نتایج عددی آن با نتایج عددی اجایی برای مسئله تحکیم یک بعدی و با نتایج تحلیلی برای مسئله فشار شروع شکست هیدرولیکی و نتایج تحلیلی برای میدان تنش در اطراف یک ترک لبهای در صفحه نامحدود، مقایسه شد. در انتها مسائل مربوط به تحلیلی برای میدان تنش در اطراف یک ترک لبهای در صفحه نامحدود، مقایسه شد. در انتها مسائل مربوط به تحلیل ترک هیدرولیکی در محیطهای ترک لبهای در مفوناپذیر مورد بررسی قرار گرفت.

كلمات كليدى: شكست هيدروليكى، المان محدود توسعه يافته، انتشار ترك هيدروليكى، مدلسازى همبسته عددى، محيط متخلخل اشباع

فهرست مطالب

حه	عنوان صف
۱	فصل اول: مقدمه
۸	فصل دوم: مدلسازی فرایند شکست هیدرولیکی
٩	۲-۱- مفاهیم پایهای در فرآیند شکست هیدرولیکی :
١٠	۲ - ۱ - ۱ - ۱ - شد ور می کند. ۲ - ۱ - ۱ - شد و مرتد کند.
۱۰	ربع ر ۲-۱-۱-۱ - معیار های شکست:
۱۱	۲-۱-۲- شروع ترک هیدرولیکی :
۱۲	۲-۱-۲- /نتشار ترک :
۱۳	۲-۱-۲- جریان سیال در داخل ترک:
10	۲-۱-۴- پخش شدن سیال به داخل سنگ:
١۶	۲-۱-۵- ارزیابی نوک شکستگی:
١٧	۲-۱-۶- تدابير مش بندی:
١٨	۲-۱-۲- مکان یابی جبهه ترک:
19	۲ – ۱ – معیار گسترش شکستگی:
٢٠	۲ – ۱ – ۹ – عقب افتادن سیال:
٢٣	۲ – ۱ – ۱ – همبسته کردن روابط:
۲۴	۲-۱-۱۱- همبسته کردن پدیدههای نشت جریان و تغییر شکل سنگ :
۲۵	۲-۲- فرمول بندی ریاضی :
٢۵	۲-۲-۲ – روابط الاستيسيته:
٢л	۴–۲–۲ معادله ناویر- استوکس:
٢٩	۲-۲-۳ - شرایط مرزی:
۳٢	۲-۲-۴ – <i>انتشار ترک هیدرولیکی:</i>
۳۴	
۳۵	۱-۲-۴-۲- گسترش ترک:
۳۶	۲-۲-۴- حرکت جبهه سیال:
۳۶	۲-۲-۵- پروسه حل معادلات جریان سیال و بازشدگی ترک:
۳۷	۲-۳- مدلسازی انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل:
۴۰	فصل سوم: روش المان محدود توسعه يافته
۴۱	۲−۲ – مقدمه:
۴٢	۳-۲- شبیهسازی ترک در المان محدود:
~ ~	
۱۱ ۴۳	۱-۱-۱ - مدل های موضعی و غیر موضعی:
11	۱–۱–۱–۱– مدل بر ف دسترده :
۱۲ ۴۲	۱-۱-۱-۱ تر ۵ داخل المانی مجزا: سیست میں اور میں ا
۲۴	۳-۳-۴- المان ترک خورده مجزا:

۴۵	۳-۲-۵- المان های سینگولار:
۴۵	۳-۲-۴ المان های ارتقاء یافته :
49	۳-۲-۳ روش شکافتن گرمها:
49	۳-۳- روش پیکرهبندی واحد:
49	۴-۳- روش المان محدود توسعه يافته(XFEM):
۵۰	۳-۴-۲ - كليات روش:
۵١	 ۳-۴-۳- مدلسازی ترک:
۵٣	۳-۴-۳ توابع نزدیک نوک ترک در محیط همسانگرد:
۵۶	۵-۵- پیاده سازی روش المان محدود توسعه یافته:
۵۶	۳–۵–۱ – تشکیل ماتریس،ها:
۵٩	۳-۵-۲- روش های انتگرال گیری:
12	۳–۵–۲–۱– روش تقسیمبندی به زیر مثلثها:
۶٢	۳-۵-۲-۱- روش زیرچهارضلعی:
۶٣	۳-۶- انتخاب گرهها جهت ارتقاء:
۶۵	۳-۷- محاسبه ضرائب شدت تنش:
۶۷	۳-۸- روش انتگرال اندر کنشی:
۶٨	۳-۹- کاربرد روش XFEM در مدلسازی ترک هیدرولیکی:
۷١	فصل چهارم: فرمول بندي المان محدود توسعه يافته
۷۲	۴–۱– مقدمه:
۷۲	۴-۲- فرمول بندی ریاضی:
۷۲	۲−۴ – معادله تعادل:
۷۵	۲-۲-۴ معادله پیوستگی جریان سیال:
۷٩	۴-۲-۳ پروسه همبسته کردن معادلات:
٨٠	۴-۳- مدل کردن ترک در محیط متخلخل اشباع :
٨٠	۴–۳–۱–انتخاب توابع ارتقاء:
٨٢	۴–۴–۱ – ۱ – تعریف مسئله و فرضیات:
Λ۵	۴–۴–۱–۲ مقیاس بندی و فرمول بندی بدون بعد:
٨٩	۴-۳-۴ فرمول بندي المان محدود توسعه يافته:
٩٢	فصل پنجم: تحلیل مسائل انتشار ترک هیدرولیکی
٩٣	۵-۱- الگوريتم برنامه عددی:
٩۴	۵-۲- تحلیل مسئله تحکیم یک بعدی:
٩٧	۵-۳- تعیین فشار شروع شکست هیدرولیکی:

۱۰۰	۵-۴- تحلیل میدان تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی:
یکی در حالتی که المانهای مجاور ترک نفوذناپذیر	۵-۵- تحلیل میدان تنش و فشار حفرهای در مجاورت یک ترک هیدروا
۱۰۸	باشند:
حيط نفوذناپذير با استفاده از توابع ارتقاء مورد استفاده	۵-۵-۱- تحلیل میدان تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی در م
۱۰۹	در محيط نفوذپذير:
۱۱۳	۵-۴- تحلیل انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع:
۱۲۳	فصل ششم: نتیجه گیری و پیشنهادات
174	۶-۱- نتیجه گیری
179	۲-۶- پیشنهادات
١٢٧	فهرست منابع

فهرست اشكال

صفحه

۳.	شکل(۱-۱): جهت یافتگی شکست تحت تاثیر تنش اصلی کمین(Suthersan, 1999)
٣.	شكل(۱-۲): روش ایجاد شكست هیدرولیكی (Suthersan 1999)
٢۶	شکل(۲-۱): یک ترک هیدرولیکی(Yew,1997)
٢/	شكل(۲-۲): مش المان محدود(Yew,1997)
٣٠	شکل(۲-۳): تبادل جریان در حجم کنترل(Yew,1997)
٣١	شکل(۲-۴): مرز محیط جریان(Yew,1997)
٣۴	شکل(۲-۵): گسترش و انتشار ترک هیدرولیکی(Yew,1997)
٣۵	شکل(۲-۶): چگونگی جابجایی گرههای نوک تر ک(Carter et al,2000)
٣٨	(شکل۲-۷): المان ترک مورد استفاده در آنالیز المان محدود(Pak, 1997)
44	شکل(۳-۱): برآورد موضعی و غیرموضعی وضعیت تنش(Mohammadi,2007)
41	شکل(۳-۲) : مدلهای مختلف برای شبیهسازی تر ک(Mohammadi,2007)
۵١	شکل (۳-۳): دامنهٔ تاثیر برای گره J در حالتی که گره بر روی وجه کناری المانها قرار دارد
	شکل(۳–۴):بردارهای یکهٔ عمودی و مماسی در تابع هویساید تعمیم یافته برای نقطهای مانند [*] X که نزدیکترین نقطه بر روی
۵۲	ترک به نقطهٔ x است
ć	شکل(۳-۵): انتخاب نقاط برای غنیسازی، نقاطی که با دایره مشخص شدهاند با تابع تعمیمیافتهٔ هویساید و نقاطی که با مربع
۵۲	مشخص شدهاند با توابع نزدیک نوک ترک غنیسازی میشوند.(Mohammadi,2007)
۵۴	شکل (۳-۶): محورهای محلی قطبی $(r, heta)$ که در دو سر ترک تعریف شدهاند
۱	شکل(۲-۳): تابع ناپیوسته C^{-1} و تابع پیوستهٔ قطعهای C^0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۲/۵- به
۱ ۶۰	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته C^{-1} و تابع پیوستهٔ قطعهای C^0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از $(-1)^{-1}$ به دارد.
۱ ۶۰ ۶۱	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته C^{-1} و تابع پیوستهٔ قطعهای C^0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از Λ ۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای در گیر با ترک به زیرمثلث جهت انتگرال گیری.
۱ ۶۰ ۶۱ ۶۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته ^{C-1} و تابع پیوستهٔ قطعهای ^C ⁰ ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیرمثلث جهت انتگرالگیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیرچهارضلعیها جهت انتگرالگیری
1 80 81 81 81	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸) : تقسیمبندی المانهای درگیر با ترک به زیرمثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیمبندی المانهای درگیر با ترک به زیرچهارضلعیها جهت انتگرال گیری
۱ ۶۰ ۶۱ ۶۲ ۶۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیرمثلث جهت انتگرالگیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیرچهارضلعیها جهت انتگرالگیری شکل(۳-۱۰): تعیین $^{+1}$ و $^{-1}$ برای گره J . شکل(۳-۲۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره J وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا
۱ ۶۰ ۶۱ ۶۲ ۶۲ ۶۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۹): تعیین $^{+}$ و $^{-}$ برای گره J . شکل(۳-۱۰): تعیین $^{+}$ و طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره J وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۳ ۶۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۹): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره J . شکل(۳-۱): تعیین ^{+}A و مراح ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲	شکل(۳-۲): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۹): تعیین $^{+}$ و ^{-}A برای گره ل . شکل(۳-۱): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره ل . شکل(۳-۲۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۴ ۶۴	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای O ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۹): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره J . شکل(۳-۱): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره J . شکل(۳-۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره J وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۴ ۶۴ ۶۶	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{1-}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۱): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره J . شکل(۳-۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره J وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۴ ۶۶ ۶۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای O ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸) : تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۱۰): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره J
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای O ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸) : تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۱): تعیین ^+A و ^-A برای گره ل . شکل(۳-۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد شکل(۳-۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل(۳-۱): مختصات محلی در نوک ترک و مسیر بستهٔ T و A سطح داخلی آن. شکل(۳-۱): مختصات محلی در نوک ترک و مسیر بستهٔ T و A سطح داخلی آن. شکل(۳-۱): مختصات محلی در نوک ترک و مسیر بستهٔ T و A سطح داخلی آن. شکل(۳-۱): معادیر گرهی تابع P در یک مش منظم المان محدود
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۹۶	شکل(۳-۲): تابع ناپیوسته ¹⁻ C و تابع پیوستهٔ قطعهای C^0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. دارد. شکل(۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۱): تعیین A و A برای گره ل . شکل(۳-۱): تعیین A و $-A$ برای گره ل . شکل(۳-۲): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد. شکل(۳-۳): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود ندارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا شکل(۳-۳): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود ندارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ مویساید ارتقاء یابد. شکل(۳-۱): مختصات محلی در نوک ترک و مسیر بستهٔ <i>T</i> و <i>A</i> سطح داخلی آن. شکل(۳-۱): مختصات محلی در نوک ترک و مسیر بستهٔ <i>T</i> و <i>A</i> سطح داخلی آن. شکل(۳-۱): محدوده مجاور نوک ترک و به منظم المان محدود. شکل (۱–۲): محدوده مجاور نوک ترک با وجود فضای خالی بین سیال و نوک ترک(8000) مقاد می در الاحال کا شکل (۱۹-۲): تغییرات جابجایی در راستای قائم برای مسئله تحکیم یک بعدی.
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۹۶ ۹۶	شکل (۳-۲): تابع ناپیوسته $^{-1}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل (۳-۸): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر مثلث جهت انتگرال گیری. شکل (۳-۹): تقسیم بندی المانهای درگیر با ترک به زیر چهار ضلعیها جهت انتگرال گیری شکل (۳-۱): تعیین $^{+}$ و $^{-}$ برای گره ل . شکل (۳-۱): تعیین $^{+}$ و $^{-}$ برای گره ل . شکل (۳-۲): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا شکل (۳-۳): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل (۳-۲۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود ندارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل (۳-۲۱): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود ندارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل (۳-۳۱): محدود. شکل (۳-۲۱): محدوده مجاور توک ترک و مسیر بستهٔ <i>T</i> و <i>A</i> سطح داخلی آن. شکل (۳-۱): معدود مجاور نوک ترک با وجود فضای خالی بین سیال و نوک ترک (۲-۵۵): مقادیر گرهی تابع اله در است منظم المان محدود. شکل (۴-۱): معدوده مجاور نوک ترک با وجود فضای خالی بین سیال و نوک ترک (۲-۵۵): تغییرات و شار حفرهای نسبت به زمان. شکل (۵-۲): تغییرات فشار حفرهای نسبت به زمان. شکل (۵-۲): تغییرات فشار حفرهای نسبت به زمان.
۱ ۶۰ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۶۲ ۹۲ ۹۲ ۹۲	شکل(۳-۷): تابع ناپیوسته $^{1-0}$ و تابع پیوستهٔ قطعهای 0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰- به دارد. شکل(۳-۸): تقسیم,بندی المانهای درگیر با ترک به زیرمثلث جهت انتگرال گیری. شکل(۳-۹): تقسیم,بندی المانهای درگیر با ترک به زیرچهارضلعیها جهت انتگرال گیری شکل(۳-۹): تعیین ^{+}A و ^{-}A برای گره ل . شکل(۳-1): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویسا ارتقاء یابد. شکل(۳-1): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل(۳-1): محدود طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود دارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل(۳-1): مدر دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره ل وجود ندارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ شکل(۳-1): محدود مجاور نوک ترک و مسیر بستهٔ <i>T</i> و <i>A</i> سطح داخلی آن. شکل(۳-1): معدوده مجاور نوک ترک و مسیر بستهٔ <i>T</i> و <i>A</i> سطح داخلی آن. شکل (۴-1): معدوده مجاور نوک ترک با وجود فضای خالی بین سیال و نوک ترک(30): مقاد راحات) محدوده مجاور نوک ترک با وجود فرای با تابع تعمیم یافتهٔ شکل (۴-1): تغییرات و مادور نوک ترک و میر استهٔ <i>T</i> و <i>A</i> سطح داخلی آن. شکل (۵-7): تغییرات فشار حفرهای نسبت به زمان

شکل(۵-۸):تغییرات فشار در راستای محوری موازی طول ترک و به فاصله عمودی 0.09 متر ازمحور طولی ترک برای مسئله()			
1.7			
شکل(۵-۹): تغییرات فشار حفرهای در راستای محور J برای مسئله (۵-۳)			
شکل(۵-۹): مش تغییر شکل یافته برای مسئله(۵-۳)			
شکل(۵-۱۰): تغییرات تنش قائم در راستای محور I برای مسئله (۵-۳)			
شکل (۵–۱۱):تغییرات تنش افقی در راستای محور I برای مسئله (۵–۳)			
شکل(۵–۱۲): میدان تنش فشاری برای مسئله(۵–۳)			
شکل(۵–۱۳): میدان تنش قائم برای مسئله(۵–۳)			
شکل(۵-۱۴): تغییرات تنش قائم موثر در راستای محور I برای حالتی که $\Delta t=1$ باشد			
شکل(۵–۱۵): تغییرات فشار حفرهای در راستای محور I برای حالتی که سرعت سیال ورودی $0.1m/\sec$ باشد			
شکل(۵–۱۶): تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I برای حالتی که سرعت سیال ورودی برابر با $0.1m/\sec$ است. ۱۰۸			
شکل(۵-۱۷): تغییر مشبندی محیط مسئله()(اندازه جابجاییها غیر واقعی و بزرگتر از مقدار واقعی است)			
شکل(۵–۱۸): تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I برای مسئله(۵–۳)			
شکل(۵-۱۹): میدان تنش قائم در مجاورت ترک برای مسئله(۵-۳)			
شکل(۵-۲۰): تغییرشکل در مشبندی اولیه مسئله(۵-۴-۲)			
شکل(۵-۲۱): تغییرات تنش در راستای محور I برای مسئله(۵-۴-۲)			
شکل(۵-۲۲): میدان تنش قائم برای مسئله(۵-۴-۲)			
شکل(۵-۲۳): تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور $ { m I}$ برای زمانهای مختلف			
شکل(۵-۲۴): نتایج بدست آمده توسط (Lecampion,2008) برای تغییرات میدان فشار در طول ترک			
شکل(۵-۲۵): موقعیت نوک ترک در زمانهای مختلف از حل مسئله(۵-۵)			
شکل(۵–۲۶): المانهای نفوذناپذیر			
شکل(۵-۲۷): تغییرات فشار سیال حفرهای در راستای محور I در دو گام زمانی برای حالتی که المان مجاور المان ترک			
نفوذناپذیر باشد			
شکل(۵-۲۸): میدان تنش موثر قائم در مجاورت ترک برای گام زمانی سوم			
شکل(۵–۲۹): میدان تنش موثر افقی در مجاورت ترک برای گام زمانی سوم			

فهرست جداول

صفحه	عنوان
- تابع پیوستهٔ قطعهای۶۰	جدول(۳–۱): مقادیر محاسبه شده با استفاده از روش گاوس برای یک تابع ناپیوسته و یک
۹۵	جدول (۵-۱): مقادیر پارامترهای اولیه مورد نیاز در مسئله تحکیم
1.1	جدول(۵-۲): پارامترهای ورودی مسئله (۵-۴)

فصل اول: مقدمه

مقدمه

ترکهای هیدرولیکی^۲ دستهای از ترکهای کششی هستند که در اثر فشار داخلی سیال بوجود میآیند. این نوع از ترکها در فرایند شکست هیدرولیکی^۲ ایجاد و انتشار مییابند. شکست هیدرولیکی، متشکل از تحت فشار قرار دادن یک قسمت آببندی شده از یک چال تا زمان شروع شکست است. شروع ترک نتیجه شکست کششی سنگ در و یا نزدیک دیواره گمانه میباشد. سیال اضافی که به درون ترک بوجود آمده تزریق می-شود، نیروی لازم را برای انتشار و توسعه ترک ایجاد میکند. مثالها و کاربردهای شکست هیدرولیکی در ژئومکانیک فراوان هستند. نفوذ ماگما که معمولاً در مقیاس چندین ده کیلومتر صورت میگیرد به عنوان استفاده از ترکیب سیالات هیدرولیکی گرانرو و ذرات دانه بندی شده ماسه، به عنوان یک تکنیک تحریک مصنوعی مخازن بکار گرفته شده و بسیار متداول است. کاربردهای دیگر شکست هیدرولیکی شامل توگاز با مینوده از مخازن زمین گرمائی, اندازهگیری تنشهای برجا، فعال سازی مجدد گسلها در معدنکاری هستند. ترک در جهت عمود بر تنش حداقل برجا، گسترش مییابد. همانگونه که در شکل (۱–۱) مشاهده میشود، در ساختهای بیشتحکیمیافته، زمانی که تنش اصلی کمینه عمودی است، شکست در راستای افقی در ساختهای بیشتحکیمیافته، زمانی که تنش اصلی کمینه عمودی است، شکست در راستای افقی گسترش مییابد. برعکس، زمانی که تنش اصلی کمینه افقی است گسترش ترک در جهت قائم رخ میدهد.

در ساختهای لایهای که در بین دو لایه منطقه مرز وجود دارد، گسترش افقی ترک بیش از پیش مشاهده می شود. در صورتی که پمپاژ بعد از ایجاد شکست قطع گردد سیال به تدریج به داخل سازند نفوذ می کند. دراین صورت به تدریج فشار داخل ترک کاسته شده و به آرامی بسته می شود. برای جلوگیری از این امر از ذرات ریزی به نام پراپنت^۳ (که غالباً از ماسه هستند) جهت باز نگهداشتن ترک استفاده می شود. از عوامل مؤثر در شکست هیدرولیکی می توان به موارد زیر به اجمال اشاره کرد(1999, Suthersan): - ساختار سنگ و تنش های منطقه

- مواد تزریق شده به داخل ترک ایجادی به منظور باز نگهداشتن آن

- عمق مورد نظر

1- Hydraulic Fractures

- 2- Hydraulic Fracturing
- 3-Prropant

– منطقه مطلوب تحت تأثير – مهارت اپراتور

- رئولوژی سیال تزریق شده



شکل(۱-۱): جهت یافتگی شکست تحت تاثیر تنش اصلی کمین(Suthersan, 1999)

در شکل ۱-۲ به صورت شماتیک فرایند شکست هیدرولیکی نشان داده شده است.



شکل(۱-۲): روش ایجاد شکست هیدرولیکی (Suthersan 1999)

در اکثر کاربردهای شکست هیدرولیکی، تخمین ابعاد ترک مورد نیاز است. علاوه بر این داشتن دانش و اطلاعاتی در مورد رفتار گسترش ترک بعد از شروع، سخت و در عین حال تعیین کننده میباشد. مسئله شکست هیدرولیکی از منظر شبیه سازی در اصل، شامل تخمین شکل ترک به صورت تابعی از زمان، تخمین فشار سیال در چاه و یا نرخ سیال ورودی به ترک میباشد. به صورت کلی، شکست هیدرولیکی یک مسئله سه بعدی می،اشد که شامل همبسته کردن چند مسئله از جمله جریان سیال با رفتار رئولوژیکی پیچیده، مکانیک جامدات، انتقال حرارت و انتقال جرم می اشد. آنالیز کامل یک مسئله شکست هیدرولیکی همچنین نیازمند بهینهسازی مشخصات سیال و مواد پراینت، فرضیات مهندسی مخزن و آنالیز اقتصادی میباشد. یافتن راه حلی برای این مسئله در کلیترین و جامعترین حالت آن که شامل تمامی پروسههای فوق الذکر باشد، امکانپذیر نمیباشد. بنابراین اکثر آنالیزها بر پایه هندسههای ساده شده و فرضیات ساده کننده در ارتباط با رفتار رئولوژیکی سنگ و سیال انجام می پذیرد. با این حال، این فرضیات به طور کلی جهت کاهش سطح پیچیدگی مسئله کافی نیستند تا بتوان مسئله را به صورت تحلیلی حل نمود. بنابراین معمولاً جهت حل مسئله از یک یروسه عددی استفاده می شود. تعداد زیادی مدل جهت مطالعه مسئله شکست هیدرولیکی ارائه شدهاند. تفاوت این مدلها در فرضیات به کار رفته آنها در هندسه ترک، قوانین بنیادی سنگ و سیال و جریان سیال میباشد. علاوه بر این موارد، تفاوت دیگر در روش عددی مورد استفاده آنها میباشد. حتى در شرايط خيلى ساده نيز مدل كردن فرآيند شكست هيدروليكى خيلى پيچيده است، زيرا حداقل ترکیب سه فرآیند زیر را در بر می گیرد: الف) تغییر شکل مکانیکی در سطح ترک که در نتیجه فشار سیال ایجاد می شود. ب) جریان سیالات داخل ترک پ)گسترش ترک

در محیطهای متخلخل اشباع علاوه بر این فرایندها، باید جریان سیال حفرهای در داخل محیط و تغییر شکل محیط را نیز در نظر گرفت.

معمولاً تغییر شکل سنگ با استفاده از تئوری الاستیسیته خطی که بوسیله یک معادله انتگرالی بیان شده و رابطه غیر محلی بین عرض ترک و فشار سیال را تعیین می کند، مدل می شود. جریان سیال نیز با استفاده از تئوری روانسازی^۲ مدلسازی می شود که در آن یک معادله دیفرانسیل جزئی غیر خطی، رابطه سرعت جریان سیال و عرض شکستگی و گرادیان فشار را بازگو می کند. به عبارت دیگر معیار گسترش شکستگی از طریق رویکرد سنتی نرخ انرژی آزاد حاصله از تئوری مکانیک شکست الاستیک خطی بیان می شود (اگر فاکتور

> 1-Coupling 2-lubrication theory

شدت تنش در نوک شکستگی به مقدار چقرمگی سنگ برسد یا بیشتر شود، شکستگی گسترش مییابد). مکانیک بازشدگی ترک و اتلاف سیال مستقل از هم در نظر گرفته میشوند و اندرکنش آنها در نظر گرفته نمی شود. به عبارت دیگر اتلاف سیال و تغییر شکل سنگ همبسته نیستند و تأثیرات مربوط به مکانیک محیط متخلخل در نظر گرفته نمی شود و زمانی که تأثیر نفوذ پذیری مدل در نظر گرفته می شود از مدل یک بعدی نشت جریان استفاده می شود.

دیگر پیچیدگیهای این فرآیند با در در نظر گرفتن شرایط واقعی که شکست هیدرولیکی در آن اتفاق می-افتد بیشر نمایان خواهند شد. به عنوان مثال میتوان به موارد زیر اشاره نمود: وجود لایههای مختلف سنگی حتی اگر این لایهها به صورت موازی فرض شوند؛ تغییرات در اندازه و یا جهت تنشهای محصور کننده طبیعی موجود در منطقه؛ وجود سطح آزاد نزدیک محل انجام عملیات که این مورد از مهمترین موارد در مدل سازی دایکهای تزریقی ماگما به شمار میرود؛ از دست دادن و یا نشت سیال شکافنده از شکستگی به سنگ دربر گیرنده و یا هجوم سیال ذخیره شده در سنگ مخزن به درون شکستگی که خود فرآیندی وابسته به زمان است:؛ تاثیر برش و دما بر روی تغییر شکل سیال شکافنده؛ انتقال ذرات پراپنت معلق در داخل شکستگی که از اصول اولیه و مهم شبیهسازی مخازن نفت و گاز هستند و مدل سازی بسته شدن شکستگی در اثر اتمام عملیات تزریق و یا نیروهای اعمالی از منطقه.

بدلیل اهمیت زیاد فرایند شکست هیدرولیکی در صنعت نفت و همچنین جذابیتهای خاص آن برای مدل-سازی، محققان زیادی بر روی این پدیده مطالعه کردهاند. پس از توسعه روشهای عددی، استفاده از این روشها در مدلسازی ترکهای هیدرولیکی افزایش یافته است. مدلسازی ترک هیدرولیکی بسته به اینکه در چه محیطی انتشار مییابد، متفاوت میباشد. به طور کلی میتوان مدلسازی ترک هیدرولیکی را به دو دسته مدلسازی در محیطهای نفوذناپذیر و محیطهای نفوذپذیر تقسیم بندی نمود. تفاوت اصلی مدلسازی در این محیطها در تأثیری است که محیط اطراف ترک برروی رفتار ترک و سیال داخل آن در محیطهای نفوذپذیر میگذارد. این مسئله برروی معادلات مورد استفاده برای تحلیل مسئله تأثیر میگذارد؛ به طوریکه تئوری الاستیسیته مورد استفاده در محیطهای نفوذناپذیر جای خود را به تئوری پوروالاستیسیته^۱ در محیطهای نفوذپذیر میدهد. همچنین علاوه بر جریان سیال در داخل ترک، جریان سیال در محیط اطراف ترک نیز

¹⁻ Poroelasticity

اهمیت مییابد. بسته به این که تأثیر جریان سیال در محیط، بر روی جریان داخل ترک در نظر گرفته شود یا نه، مدلسازی میتواند کاملاً همبسته یا نیمه همبسته باشد. در فصل دوم به تشریح تفاوت مدلسازی ترک هیدرولیکی در محیطهای نفوذپذیر و نفوذناپذیر پرداخته میشود.

مدلسازی ترک به عنوان یک ناپیوستگی در محیط، و بدلیل خاصیت سینگولاریتی میدان تنش در نوک، همواره به عنوان یک چالش در روشهای عددی مطرح بوده است. حال زمانی که این ترک بوسیله یک نیروی داخلی متحرک مانند جریان سیال ایجاد شود، پیچیدگیهای آن برای مدلسازی افزایش مییابد؛ زیرا رفتار محیط مجاور ترک و به خصوص نوک آن به شدت تحت تأثیر وجود ترک قرار میگیرد. رفتار محیط مجاور نوک ترک هیدرولیکی چندان شناخته شده نیست. هر چند مطالعات بسیار زیاد و گهگاه نتیجه بخشی در این زمینه صورت گرفته است، اما قطعیت آنها زیاد نبوده و گاهی منجر به نتایج متناقضی بین نتایج مدل-های عددی و نتایج تحلیلی و تجربی میشود. برخی از مطالعات عددی و تحلیلی صورت گرفته در مورد رفتار ناحیه مجاور ترک در فصل دوم بیان شده است. این نتایج اغلب برای محیطهای نفوذناپذیر بیان شده و مطالعات کمتری برروی محیطهای نفوذناپذیر صورت گرفته است. با این حال مطالعات مربوط به رفتار ناحیه مجاور ترک هیدرولیکی در محیط نفوذناپذیر، محدود به حالتی است که تأثیر تغییرشکل محیط اطراف ترک و جریان سیال برروی جریان سیال در داخل ترک در نظر گرفته نمیشود. در واقع نحوه تبادل سیال بین محیط داخل ترک و محیط اطراف در یک فرایند همبسته مد نظر نبوده و میزان سیال خروجی از ترک به

صورت رابطهای خطی نسبت به زمان و مستقل از سایر متغیرهای مسئله در نظر گرفته می شود. مدل کردن ترک از مهم ترین جنبه های یک مسئله شکست هیدرولیکی می باشد. روش المان محدود ^۱ علی رغم داشتن قابلیت زیاد در مدل کردن هندسه های پیچیده و همچنین مسائل غیرخطی، در مدل کردن ناپیوستگی ها دارای ضعف می باشد. روش المان محدود توسعه یافته ۲ یکی از روش هایی است که به منظور مدل کردن ترک و ناپیوستگی ها در داخل یک محیط پیوسته، بوجود آمده است. روش المان محدود توسعه -یافته این ویژگی را دارد که با اضافه کردن توابع خاص به توابع شکل کلاسیک در المان محدود، یکسری از خصوصیات مسئله مورد نظر، مانند میدان تنش و جابجایی در مجاورت نوک ترک را بازتولید نماید. در این

¹⁻ Finite element method

²⁻ Extended Finite Element Method (XFEM)

روش ابتدا، مش المان محدود ایجاد شده و سپس با در نظر گرفتن موقعیت ناپیوستگیها، تعدادی درجه آزادی در گرههای نزدیک به ناپیوستگی، به مدل المان محدود کلاسیک اضافه شده، تا سطح دقت بیشتری تولید شود. در مورد مسئله ترک هیدرولیکی، از آنجا که رفتار ناحیه مجاور نوک ترک، بسته به مقادیر پارامترهای ورودی و شرایط اولیه و مرزی مسئله تغییر می کند، لذا با تعریف درجات آزادی مربوط به هر نوع رفتار، میتوان در هر گام از مسئله این رفتار را در مدل بازتولید نمود و بنابراین وابستگی به نوع و اندازه المانها کاهش مییابد. تا کنون تنها تحقیقی که با روش المان محدود توسعهیافته جهت تحلیل مسئله ترک هیدرولیکی ارائه شده است مربوط به کار (Iccampion,2008) است که میدانهای تنش و فشار را در مجاورت ترک هیدرولیکی در محیط نفوذناپذیر مورد بررسی قرار داده است. . روش المان محدود توسعه یافته و کاربرد آن در مسائل ترک هیدرولیکی، به طور کامل در فصل سوم معرفی شده است.

گرفته است و فرمول بندی ریاضی این مسئله در حالت سه بعدی و در محیط نفوذناپذیر آورده شده است. در فصل سوم به معرفی روش المان محدود توسعه یافته پرداخته شده است.

در فصل چهارم فرمول بندی ریاضی و عددی برای تحلیل میدانهای تنش و جریان سیال در یک محیط متخلخل تهیه شده است. این فرمول بندی با در نظر گرفتن وجود ترک در محیط توسعه یافته تا در نهایت فرمول بندی المان محدود توسعه یافته برای حل مسئله ترک هیدرولیکی آماده شود. در انتهای این فصل توابع ارتقاء لازم برای روش XFEM استخراج شدهاند.

در فصل پنجم، به حل تعدادی مسئله ترک هیدرولیکی با استفاده از برنامه کامپیوتری تهیه شده از فرمول-بندی فصل چهارم پرداخته شده است.

در فصل ششم نیز نتایج حاصل از تحقیق انجام شده ارائه شده است.

فصل دوم: مدلسازی فرایند شکست هیدرولیکی

ایجاد و انتشار ترک هیدرولیکی بسته به اینکه در یک محیط متخلخل انجام شود و یا اینکه در یک محیط نفوذناپذیر، دارای تفاوتهایی در مکانیزم و همچنین مدلسازی میباشد. به این تفاوتها به صورت جامع و مفصل در فصل بعد و پس از معرفی تئوری پوروالاستیسیته اشاره خواهد شد، اما به طور خلاصه میتوان گفت که در محیطهای متخلخل پدیده نشت جریان از دیواره ترک نقش عمدهای در تغییرشکل و میدانهای تنش و فشار محیط اطراف دارد. به همین دلیل در محیطهای متخلخل محیط اطراف ترک از اهمیت زیادی برخوردار است و لازم است تا برعکس محیطهای نفوذناپذیر علاوه بر سطح ترک، محیط اطراف ترک نیز مدل شود.

در این فصل در ابتدا فرایندهای مرتبط با شکست هیدرولیکی که در هر دو محیط نفوذناپذیر و متخلخل مشابه میباشند توضیح داده شده و سپس فرمولبندی ریاضی این مسئله تشریح میشود.

۲-۱- مفاهیم پایهای در فرآیند شکست هیدرولیکی :

صرفنظر از حیطه کاربردی فرآیند شکست هیدرولیکی، این فرآیند شامل چند پروسه به نامهای شروع ترک، انتشار ترک، جریان سیال در یک ترک شکلپذیر و اتلاف سیال به درون محیطهای اطراف، میباشد. هر کدام از این جنبهها در جای خود یک مسئله پیچیده میباشد که موضوع تحقیقات بسیاری از محققان بوده است.

در حین بارگذاری و تحت فشار قرار دادن گمانه، سنگ که خود تحت شرایط محیطی مشخصی از نظر تنش، دما و حالت شیمیایی میباشد تحت تأثیر سیستمی از بارهای خارجی قرار میگیرد. رفتار سنگ تحت بارگذاری به صورت نوعی تغییر شکل است که در آن هندسه سنگ تغییر نمیکند. ادامه بارگذاری باعث ایجاد ترک در سنگ سطح جدید در داخل سنگ میشود. بنابراین از دیدگاه ریاضی، دو نوع مسئله از هم تشخیص داده میشود: شروع ترک و انتشار ترک.

روابط اساسی که مدل شکست هیدرولیکی را کنترل میکنند عبارتند از:

الف) رابطه الاستیسیته که شرح دهنده رفتار مکانیکی توده سنگ نسبت به بارگذاری اعمالی، بر روی سطح شکستگی در حال گسترش است و این بارگذاری بوسیله سیال تزریق شده تأمین میشود. ب) رابطه جریان سیال که تشریح کننده موازنه جرم سیال است و همچنین میدان سرعت سیال داخل شکستگی را ارئه می کند. پ) شرایط گسترش ترک که روند و نرخ رشد ترک هیدرولیکی را کنترل می کند و معمولاً بر اساس فرضیات LEFM بنا نهاده شدهاند. همه این روابط باید به طور مناسبی و کارآمدی با هم ترکیب شوند تا بتوانند راه حل را برای مسائل با مرز متحرک و دربرگیرنده محل اثر شکستگی، عرض شکستگی، فشار سیال، به عنوان تابعی از زمان و مکان، قابل

- اجرا سازد.
- ۲-۱-۱- شروع ترک:

شروع ترک معمولاً به وسیله یک رویکرد مقاومت مصالح تحلیل میشود. این رویکرد اجازه میدهد تا سطح بار و موقعیتی از سازه که در آن ماده برای اولین بار به مقاومت کششی میرسد، مشخص گردد. این نقطه به عنوان موقعیت اولیه ترک فرض میشود. اگر ترک دارای طول کافی باشد، اصول مکانیک شکست الاستیک خطی (LEFM) را میتوان برای آن به کار برد. با این حال، ترکهای سنگی با طول 150mm یا کمتر، جهت کاربرد اصول LEFM مناسب نیستند. علاوه بر آن، رویکرد مقاومت مصالح هیچ اطلاعاتی در مورد طول ترک ایجاد نمی کند.

در ارتباط یا مسئله شروع ترک، نیاز است تا سطح بحرانی بار اعمالی که متناظر با شروع یک ترک می-باشد تخمین زده شود. بنابراین یک معیار ترک مناسب به هدف ارتباط دادن آن با مقاومت در ترک خوردگی سنگ به آنالیز تنش و جابجایی اضافه شود.

۲-۱-۱-۱- معیارهای شکست:

چندین معیار شکست مختلف جهت استفاده در کاربردهای مختلف وجود دارد:

۱. ماکزیمم تنش کششی: بر پایه این تئوری، شکست زمانی آغاز می شود که تنش اصلی حداقل (σ_3) به مقدار مقاومت کششی T_0 ماده برسد. $\sigma_3 = -T_0$

۲- تئوری کولمب: این معیار، معیار تنش برشی ماکزیمم است که بیان میکند، ترک در نقطهای از ماده برای یک مقدار خاص S_0 بوجود میآید. که این مقدار مقاومت برشی میباشد: $\frac{(\sigma_1 - \sigma_3)}{2} \le S_0$ که در آن σ_1 و σ_3 به ترتیب نشانگر مقادیر تنش اصلی حداکثر و حداقل میباشد.

طبق این تئوری، صفحه شکست، زاویه بین تنش اصلی حداکثر و حداقل را قطع می کند بنابراین در یک تست سه محوره، زاویه شکست باید در [°]۴۵ تنش محوری قرار داشته باشد. این نتیجه، به صورت آزمایشگاهی مشاهده نمی شود. جهت صفحه شکست به نسبت نوع سنگ تغییر می کند و در کمتر از زاویه ۴۵° نسبت به جهت ماکزیمم فشار قرار دارد.

۳- تئوری گریفیث: تمامی معیارهای قبلی بر پایه مشاهدات آزمایشگاهی و تجربی در طبیعت میباشد. این معیارها شکست را به هیچ گونه مکانیزم داخلی با پروسههای که در داخل مواد سنگ رخ میدهد، ارتباط نمی دهد. گریفیث تئوری را بسط داد که بر پایه این ارتباط بنا شده است. بر پایه این تئوری، دو شرط برای ایجاد ترک لازم است، شرایط تنش و دیگری شرایط انرژی.

۲-۱-۱-۲- شروع ترک هیدرولیکی :

مدلی که معمولاً جهت شروع ترک هیدرولیکی استفاده می شود، شکست کششی دیواره چال می باشد. بخصوص زمانی که محور چال موازی با تنش اصلی حداکثر باشد. برای یک چال در یک ساختار سنگی نفوذ ناپذیر، که محور آن موازی با تنش اصلی حداکثر باشد، شرایط شکست و معیار ترک کششی بوسیله رابطه زیر حاصل می شود:

 $3\sigma_{h\min} - \sigma_{H\max} - P + T = P_b \tag{(7-7)}$

که در آن P فشار حفرهای و P_b فشار جدایش⁽ که متناظر با فشاری است که در آن ترک شکل می گیرد، میباشد. معمولاً P_b مقدار حداکثر اولیه در ثبت فشار – زمان میباشد. T نشان دهنده مقاومت کششی سنگ بکر و P فشار حفرهای محیط میباشد. ترم $(3\sigma_{h\min} - \sigma_{H\max})$ در معادله بالا نشانگر تمرکز تنش حداقل ناشی از تنشهای افقی بر جا در دیواره چال میباشد و از روش حل کرش (Krish) بدست میآید. با این حال، نشانههایی وجود دارد که ممکن است برش، مد شکست در شروع ترک هیدرولیکی از گمانههای مایل باشد.

معیار دیگر برای شروع ترک هیدرولیکی استفاده از اصول و مبانی مکانیک شکست میباشد این معیار بر

¹⁻ breakdown pressure

پایه مفهوم انتشار ترک ناپایدار با استفاده از مفهوم چقرمگی ترک میباشد. همچنین میتوان با معرفی یک شرایط جدید به نام $\frac{\partial(k_I - k_c)}{\partial L}$ از این معیار برای در نظر گرفتن پدیدههایی چون وابستگی فشار جدایش به نرخ پمپاژ و اندازه استفاده کرد. پس از شروع ترک، سؤالی که بوجود میآید این است که آیا و چگونه ترک گسترش مییابد. این موضوع مطالعات انتشار ترک میباشد.

۲-۱-۲- انتشار ترک:

اینکه آیا ترکی که در معرض یک سیستم بارگذاری قرار گرفته است، رشد میکند و اگر توسعه یافت این رشد پایدار است یا نه، موضوع مکانیک شکست میباشد. تئوری مدرن مکانیک شکست ریشه در کارهای گریفیث دارد که تأکید بر انرژی آزاد شده در هر مرحله افزایش ترک دارد. این مفهوم اکنون به صورت نرخ آزادسازی انرژی (G) مطرح می شود.

در سنگهای نرم و ساختارهای تحکیم نیافته که بوسیله نفوذپذیری زیاد و مقاومت مکانیکی اندک مشخص میشوند، نشت جریان و همچنین تغییر شکلهای زیاد و غیرخطی در نوک ترک در شروع و گسترش ترک بسیار مهم میباشند. اخیراً تمایل به استفاده از روش شکست هیدرولیکی در ساختارهای ماسهای و دانهای تحکیم نیافته و تحکیم یافته ضعیف، افزایش یافته است، بنابراین با توجه به این که اکثر تحلیلهای ارائه شده برای این فرایند بر پایه مکانیک شکست الاستیک خطی میباشد، بنابراین لازم است برای این ساختارهای سنگی، تغییرشکل پلاستیک نوک ترک و همچنین نشت جریان در تحلیلهای شکست هیدرولیکی ساختارهای تحکیم یافته ضعیف، منظور شود.

(Gil & Reogires,2003) پس از مقایسه نتایج حاصل از آزمایشات برجا و شبیه سازهای فرایند شکست هیدرولیکی به این نتیجه رسیدند که فشار لازم برای ایجاد و گسترش ترک، بیشتر تابع تغییرات نرخ جریان و ویسکوزیته سیال است. همچنین مشاهده شد که فشار مشاهده شده از فشار تخمین زده شده بیشتر است. آنها به این نتیجه رسیدند که استفاده از شبیه سازهای رایج برای ساختارهای تحکیم نیافته، نه اثرات مربوط به فشار سیال در نوک ترک و نه تغییرات هندسی را به حساب نمی آورند. این ضعف را می توان به

محدودیتها و فرضیات موجود در تئوری LEFM دانست. از جمله این فرضیات که در LEFM به آن اشاره نمی شود می توان به موارد زیر اشاره کرد: - رفتار غیرخطی سنگ - کرنش های بزرگ که در اثر مدول الاستیسیته سنگ بوجود می آید. - نشت زیاد جریان سیال - کرنش های غیر الاستیک در نوک و طول ترک – ریز ترک های ناشی از به هم پیوستن ریزبرشها ٔ - تغییرات فشار موثر در نتیجه تغییر در فشار حفرهای (Gil & Reogires,2003) با به کارگیری روش رویکرد ارائه شده توسط (Pak,1997) و تنها با تعریف معیار دیگر برای شکست و ماتریس سختی الاستوپلاستیک روشی را برای مدلسازی فرایند شکست هیدرولیکی در ساختارهای سنگی کمتحکیم یافته و تحکیم نیافته ارائه نمود. (Papanastasiou, 1997) تأثیر پلاستیسیته را در ایجاد وانتشار ترک هیدرولیکی مورد بررسی قرار داد. او جریان سیال در داخل ترک را بوسیله تئوری روانسازی و تغییر شکل سنگ را بوسیله تئوری پلاستیسیته موهر- کلمب مدل کرد. همچنین معیار انتشار ترک را بر پایه رفتار نرم شونده^۲ سنگ قرار داد. این مسئله همبسته غیرخطی، با ترکیبی از دو روش المان محدود و تفاضل محدود حل شد. نتایج حاصله از این مدل نشان داد که فشار بیشتری برای انتشار ترک هیدرولیکی الاستو-پلاستیک نسبت به ترک الاستیک لازم می-باشد و ترک بوجود آمده کوتاهتر و پهنتر از ترک الاستیک با همان حجم میباشد. در سنگهای با رفتار نرم-شونده جریان سیال در داخل ترک منطبق بر نوک ترک نبوده و همواره مقداری عقبزدگی⁷ در جریان سیال

وجود دارد.

۲-۱-۳- جریان سیال در داخل ترک:

جریان سیال در فرآیند شکست هیدرولیکی یک مسئله پیچیده در مکانیک سیالات میباشد که علاوه بر

1- microshear

2- softening behaviuor

3- fluid lag

جریان یک سیال غیرنیوتنی، شامل پدیده آشفتگی^۱، نشت^۲ و تغییرات ابعاد کانال جریان به نسبت زمان می-باشد. عوامل دیگری که به پیچدگی مسئله میافزاید، اختلاف دمای بین سیال و سنگ اطراف، تغییرات خصوصیات سیال به نسبت دما، انتقال پرانپت و ته نشست این مواد میباشد. پایهای ترین جنبه جریان در شکست هیدرولیکی، رفتار سیال است که خود تابعی از مشخصات تغییر شکل پذیری یا رئولوژی سیال می-باشد.

یک مقدار سیال مشخص میتواند بوسیله پدیدههای پخششدگی^۳ و یا جابجایی^۴ انتقال یابد. قانون دارسی برای توضیح تراوش سیال در محیطهای متخلخل که اساساً یک فرایند پخش شدگی میباشد، به کار میرود. شکل تعمیم یافته قانون دارسی برای وجود یک گرادیان دما نیز ارائه شده است که در آن نفوذپذیری محیط، ویسکوزیته و چگالی سیال تابعی از دما نیز میباشند. جریان سیال در درون ترک وابسته به بازشدگی، زبری دیوارهها و هندسه سیستم ترک خوردگی میباشد. زمانی که ترکها به خوبی به یکدیگر میباشد. محیط میباشد، به کار محیط، ویسکوزیته و چگالی سیال تابعی از دما نیز میباشند. جریان سیال در درون ترک وابسته به بازشدگی، زبری دیوارهها و هندسه سیستم ترک خوردگی میباشد. زمانی که ترکها به خوبی به یکدیگر متصل شدهاند و باز شدگی زیاد باشد، جریان آشفته میتواند، مسلط باشد. در این حالت قانون دارسی چندان معتبر نیست. فرض جریان لایهای در ترکها برای اعداد رینولدز کمتر از ۲۳۰۰ معتبر میباشد. عدد رینولدز شاخصی برای رژیم جریان (لایهای، انتقالی و آشفته) میباشد(Pak,1997).

خصوصیات رئولوژیکی یک سیال، رفتار آن سیال را در برابر تنشهای اعمالی و یا بر عکس، تنشهای تولیدی در سیال هنگامی که تحت شرایط تغییر شکل و یا حرکتی اعمالی قرار دارد را مشخص می کند. وابسته به رفتار سیال در برابر تنشهای اعمالی به دو دسته سیالهای نیوتنی یا غیرنیوتنی تقسیم میشوند. سیالهای نیوتنی یک نسبت مستقیم بین تنش برشی و نرخ برشی در یک جریان لایهای از خود نشان میدهند. (۳-۲)

که در آن ، ویسکوزیته (گرانروی) میباشد. ویسکوزیته یک ثابت مستقل از نرخ برش میباشد و تنها تابعی از فشار و دمای موجود در سیستم سیال میباشد.

- 3- diffusion
- 4- Convection

¹⁻ turbalance flow

²⁻ L eak-off

۲-۱-۲- پخش شدن سیال به داخل سنگ:

سیالی که از داخل ترک به درون ساختار سنگی نفوذ میکند به عنوان سیال هدر رفته شناخته میشود. سیال هدر رفته معمولاً بوسیله دو مکانیزم مختلف در نظر گرفته میشود:

۱. سیال ذخیره شده در ترک^۱ ۲. سیال پخش شده در ساختار سنگی^۲

سیال ذخیره شده در ترک بوسیله عرض ترک محاسبه می شود. سیال پخش شده در ساختار سنگی نشان دهنده سیالی است که بوسیله جریان در محیط مختلخل هدر می ود. سیال نفوذ کننده به محیط اطراف به طور مشخص بر روی رفتار سنگ تأثیر می گذارد. این پدیده فشار حفرهای سنگهای اطراف را طی یک مکانیزم پخش شدگی که معرف یک همبستگی بین جریان سیال و تغییر شکل سنگ می باشد، افزایش می-دهد. به عنوان یک فرض اولیه، فرض می شود که سیال در داخل ترک دارای ویسکوزیته و تراکم پذیری مشابه با سیال درون مخزن می باشد.

عواملی که بر روی مقدار سیال تراوش شده از ترک به محیط اطراف تأثیر می گذارند عبارتند از(Pak,1997):

> - نفوذپذیری و تخلخل - تفاضل فشار بین ترک و محیط - ویسکوزیته سیال، دما و تراکم پذیری محیط - سیال شکافنده ترک - دمای سیال و محیط

زمانی که از قانون دارسی برای مدلسازی جریان سیال استفاده میشود، فرمول بندی پدیده نشت جریان از دیوارههای ترک به داخل محیط، نیازی به معادله جدید و یا فرضیات جدید ندارد و میتواند به وسیله قانون دارسی و نفوذپذیری محیط اطراف و همچنین گرادیان فشار تولید در اثر فشار آب در دیوارههای ترک، بدست آید.

میزان سیال هدر رفته بوسیله یک جریان پایدار یک بعدی عمود بر دیواره ترک در نظر گرفته می شود.

¹⁻ Storage - loss

²⁻ leak - off

این روش به مدل هدرروی سیال کارتر ⁽ شناخته میشود که به صورت زیر نوشته میشود:
$$q_{\ell} = \frac{C_e}{\sqrt{t}}$$
 (۴-۲)

که در آن q_ℓ میزان دبی سیال و t زمان را نشان میدهد. فشار و سایر مقادیر ثابت در داخل C_ℓ منظور می فرند که ثابت هدر روی سیال میباشد.

این ثابت در آزمایشگاه تعیین میشود. رابطه فوق برای میزان هدرروی سیال بر پایه این فرض بدست آمد که فشار در سطح ترک به روی میزان سیال هدر رفته تأثیر نگذارد.

رابطه بالا برای فرآیند نشت جریان با تغییر شکل سنگ همبسته نمیباشد. بنابراین، تأثیر نشت سیال بر روی بازشدگی ترک را در نظر نمی گیرد. زمانی که فرآیند شکست هیدرولیکی در چهارچوب تئوری پوروالاستیسته^۲ مدل می شود، نه تنها فرآیند نشت سیال با تغییر شکل همبسته می شود، بلکه ثابتهای مربوط به نشت جریان به صورت خروجی های طبیعی این تئوری و در چهارچوب پارامترهای سیال و سنگ حاصل می شود.

۲-۱-۵- ارزیابی نوک شکستگی:

در فرایند انتشار ترک هیدرولیکی دو مکانیزم پراکندگی انرژی و مکانیزم ذخیرهسازی سیال وجود دارد. مکانیزمهای پراکندگی انرژی در ارتباط با جریان ویسکوز (μ) و ایجاد سطح جدید در مواد جامد (k_{IC}) می-باشد. دو مکانیزم ذخیره سازی سیال، ذخیره شدن سیال در داخل ترک (E') و نشت سیال به درون محیط نفوذپذیر (C_L) میباشد(2005).

قبل از هر چیز، مسئله شکست هیدرولیکی یک مسئله حاوی ترک میباشد. روشهای متعددی در طی سالیان اخیر برای شبیهسازی مسائل حاوی ایجاد و گسترش ترک توسعه یافتهاند. روشهای تحلیلی، نیمه تحلیلی و همچنین رویکردهای عددی نظیر روش انتگرال مرزی، روش المان مرزی، روش المان محدود و اخیراً تعدادی روش بدون المان به طرز موفقیت آمیزی برای مدلسازی ترک مورد استفاده قرار گرفتهاند. که هر کدام از این روشها دارای مزایا و معایبی میباشند.

1- carter's model of leak - off

2- poroelasticity

۲-۱-۹ تدابیر مش بندی:
معمولاً در مدلسازی فرآیند شکست هیدرولیکی از دو نوع مش بندی استفاده می شود:
الف) ثابت (اویلری).
الف) ثابت (اویلری).
در روش لاگرانژی).
در روش لاگرانژی هر ذره بوسیله مختصات آن در هر لحظه از زمان مشخص می شود. در روش اویلری، مختصات یک ذره مستقل از زمان فرض می شود. در این روش میدان سرعت لحظهای در هر نقطه ثابت در فضا و تغییرات سرعت نسبت به زمان مد نظر است. روش اویلری معمولاً برای مکانیک سیالات و روش فضا و تغییرات سرعت نسبت به زمان مد نظر است. روش اویلری معمولاً برای مکانیک سیالات و روش همچنین ممکن است روش ترکیبی نیز در نظر گرفته شود که طی آن شبکه اصلی بر روی شکستگی ثابت در نظر گرفته شود که طی آن شبکه اصلی بر روی شکستگی ثابت در نظر گرفته شده، در حالی که محل و یا موقعیت نوک شکستگی توسط نقاط مجزائی که قابلیت حرکت دارند کنترل می شود.
در مورد مش های متحرک معمولاً از المان های مثلثی استفاده می شود تا بتوانند محل اثر شکستگی را به دارند کنترل می شود.
این می دان می دوش اینه مثلثی استفاده می شود تا بتواند محل اثر شکستگی ثابت در مورد مشهای متحرک معمولاً از المان های مثلای استفاده می شود.
در مورد مش های متحرک معمولاً از المان های مثلای استفاده می شود تا بتواند محل اثر شکستگی توسط محرائی که قابلیت حرکت دارند کنترل می شود.
در مورد مشهای متحرک معمولاً از المان های مثلای استفاده می شود تا بتوانند محل اثر شکستگی را به دارند کنترل می شود.
در مورد مشای می محرد این عمل ممکن است به دو روش انجام شود:

سراسر محل اثر پیشروی شکستگی.

ب) مش ریزی مجدد در تمام محل اثر شکستگی در هر گام رشد شکستگی.

مشهای متحرک، این امکان را میدهند که در هر گام رشد محل اثر شکستگی را با هر اندازه جزئیات که لازم باشد، مدل سازی شود. مش متحرک ممکن است به گونهای اجرا شود که تعداد المانهای فعال در هر مرحله رشد به تعداد قابل قبول و منطقی باقی بماند. در نتیجه دقت کافی در زمان اولیه، زمان اجری کم توسط کامپیوتر و دقت مناسب در زمان بعدی را تضمین میکند. با توجه به اینکه مش متحرک درونیابی اطلاعات مربوط به عرض ترک، فشار و نشت را برای هر مرحله مش بندی مجدد نیاز دارد، پس خطاهای درونیابی را به سیستم القاء میکند. به علاوه استفاده از مشهای متحرک در مواردی که مواد لایه لایه هستند بسیار گیج کننده میشود. در این موارد ممکن است المانها به صورت بخشی مرز لایهها را قطع کند، در نتیجه اختصاص دادن خواص متوسط مربوط به دو یا چند لایهای که در آن المان قرار گرفتهاند، به آن المان سبب بدست آمدن نتایج غیر منطقی و ناصحیح خواهد شد.

معمولاً مشهای ثابت با استفاده از المانهای چهارضلعی ساخته میشوند. الگوریتمهائی که برای مش ثابت به کار گرفته میشوند، سادهتر به صورت کد درمیآیند و دیگر از مباحث درونیابی و مخاطرات مربوط به تغییرات عرض و فشار وابسته به آن، اجتناب میشود. هر چند موضوع حل مجدد و وجود المانهای خیلی کم (زیاد) در زمانهای اولیه (پایانی)، ممکن است بر روی الگوریتم آن تأثیر بگذارد. به علاوه ممکن است مش ریزی مجدد برای مشهای ثابت بکار گرفته شود تا استفاده از تعداد المانهای کارآمدتر، بیشتر شده و زمان اجرا و خطاهای درونیابی که درحالت استفاده از مشهای متحرک بدست میآید نیز کاسته شود. همچنین استفاده از المانهای چهار ضلعی باعث بدست آوردن تعریف اولیهای از محل اثر شکستگی خواهد شد. از آنجا که اکثر افت فشارها در نزدیکی نوک ترک اتفاق میافتد، به منظور محاسبه نتایج دقیق در حالت استفاده از مش ثابت نیاز به دقت خاصی است. به عنوان یک روش جایگزین میتوان از ریز مشهائی در نزدیکی نوک شکستگی استفاده کرد، اما این روش از لحاظ محاسباتی وقت گیر است و در هنگام رشد ترک مستلزم درونیابی و کشیدن منطقه ریزمش بر روی آن است. روش دیگر استفاده از المان های خاص نوک مستلزم درونیابی و کشیدن منطقه ریزمش بر روی آن است. روش دیگر استفاده از المان های خاص نوک

۲-۱-۷- مکانیابی جبهه ترک:

در شبیهسازهای شکست هیدرولیکی رویکردهای زیادی برای مکانیابی جبهه شکستگی وجود دارد. این روشها را میتوان در دو دسته روشهای صریح و ضمنی تقسیم بندی کرد. برای روشهای صریح، اطلاعات کلیدی حاصل از پایان مرحله رشد قبلی، برای پیش بینی رشد جبهه شکست در گام رشد فعلی استفاده می-شوند. در مواردی که امکان گسترش ترک در چند لایه وجود داشته باشد، اینگونه رویکردها نتایج ضعیفی را ارائه خواهند کرد. زیرا توسعه جبهه ترک تنها تابع شرایط محلی نوک شکستگی در انتهای مرحله قبلی رشد است. این رویکردها زمانی مؤثرند که گامهای زمانی آنقدر کوچک شوند تا این خطاها قابل چشم پوشی شوند. روش جایگزین بهتر آن است که در گام رشد فعلی، روندی تکراری روی جبهه شکست صورت گیرد. از آنجائی که در اینگونه سیستمها نیاز به حل معادلات ترکیبی زیادی برای رسیدن به همگرائی محل اثر شکستگی است، لذا آنها بسیار وقت گیر و پرهزینه هستند. این موضوع به خصوص در مخازن لایهای بیشتر نمایان خواهد شد، یعنی زمانی که در عبور از لایهای به لایه دیگر تغییرات شدیدی در ضرایب الاستیسیته و یا تنش محصور کننده بوجود خواهد آمد.

۲-۱-۸ معیار گسترش شکستگی:

معیار گسترش برای شکست، نوع خاصی از شرایط مرزی نوک ترک را ارائه میکند به طوریکه از منظر اجرائی منشأ تمام راهحلها را دیکته میکند. روشهای عددی معمولاً معیار LEFM کلاسیک را به عنوان معیار گسترش شکستگی در نظر میگیرند (شبه استاتیک). در این معیار اگر k₁=k₁ باشد، شکستگی گسترش خواهد یافت. k₁ فاکتور شدت تنش و k₁ چقرمگی ترک است که جزو خواص سنگ میباشد. در اکثر موارد شرط گسترش با استفاده از المانهای خاص نوک شکستگی اعمال میشود که در آنها مقاطع عرضی مطابق شکل جذر کلاسیک تعیین شده است.

شکست هیدرولیکی کلاس خاصی از شکست را توصیف می کند که از همراه سازی بین فرآیندهای مختلف از قبیل تغییر شکل الاستیک، شکافت سنگ، جریان سیال در شکستگی و نشت، در نزدیکی نوک شکستگی اتفاق می فند. با مطالعات صورت گرفته توسط (Garagash, 1998)، (Adachi,2001)، (Hu,2005)، (Hu,2005) و (Adachi,2001)، (Garagash, 1998)، در معادی که در ناحیه نزدیک نوک شکستگی، هر یک از فرآیندها ممکن است به یک مقیاس طولی وابسته باشد. برتری در بین این مقیاسهای طولی رفتار شکست و یا رژیم گسترش را مشخص می سازد که خود به تنهائی توسط مرتبه تنش یا فشار مشخص شده است. این نتیجه گیری راه حل چند مقیاسی پیچیده ای را برای گسترش ترک ارائه می کند. با دانستن این نکته که رژیم گسترش شکستگی تابعی از نتایج حاصل از این روش ها می باشد، اهمیت این روش ها بیشتر جلوه می کنند. با تبعیت از این روش می توان نشان داد که در مورد یک عملیات شکست هیدرولیکی در مقیاس صحرائی و یا اجرائی با محدوده وسیعی از پارامترها، گسترش شکستگی معمولاً توسط انتشار ویسکوز و یا ترکیبی از انتشار ویسکوز و نشت سیال کنترل می شود. اینگونه موارد رویکرد فاکتور شدت تنش را بسیار محدود می کند به ویژه از دیدگاه حل مجدد و تکراری در شبیه سازهای عددی که قابل حذف کردن است و بقیه موارد گسترش شکستگی را کنترل میکنند. به عبارت دیگر ممکن است که چقرمگی پارامتر نامربوطی باشد. (Garagash,1998) پنج پارامتر بیبعد K_{lc} , μ, V, σ_0, E' و دو مقیاس طولی و یک پارامتر کوچک ع را برای تشریح یک مسئله شکست هیدرولیکی معرفی کرد. این دو مقیاس طولی عبارتند از: $L_h = \frac{12\mu V}{E'}, \quad L_k = \frac{8}{\pi} \left(\frac{K_{lc}}{E'}\right), \quad \varepsilon = \frac{\sigma_0}{E'}$

مقیاس طولی L_k در ارتباط با انتشار انرژی مربوط با جریان ویسکوز سیال و L_k در ارتباط با انتشار انرژی مربوط به ترکخوردگی سنگ است. (Garagash,1998) همچنین یک پارامتر بیبعد بازشدگی ترک Ω و فشار لحظهای Π و مختصات متحرک ξ را به صورت زیر تعریف نمود: $\Omega = \varepsilon^2 \frac{w}{L_b}, \ \Pi = \frac{p - \sigma_0}{\sigma_0}, \ \xi = \varepsilon^3 \frac{x}{L_b}$

با استفاده از این پارامترها میتوان معادلات تعادل و جریان سیال را حل نمود.

۲-۱-۹ عقب افتادن سیال:

فرض تأخیر و یا عقب افتادن سیال با طول مجهولی بین نوک شکستگی و جلوی سیال ممکن است سبب اضافه شدن پیچیدگیهائی به مدل شود. نتایج تجربی نشان میدهد که جبهه سیال و جبهه ترک به طور همزمان و با یکدیگر پیش نمیروند. ممکن است که ترک جلوتر از سیال گسترش یابد. در این موارد تأخیر یا عقب افتادن سیال اتفاق خواهد افتاد. یعنی یک زون شکستگی خشک در جلوی بخش پیشرونده (جبهه) سیال وجود خواهد داشت. توجه شود که تضمین همزمان اتفاق افتادن پیشروی نوک شکستگی و سیال در هر بازه زمانی، تقریباً امری غیر ممکن است. مخصوصاً در طی عملیاتهای شکافت هیدرولیکی اخیر که اغلب در سازندهای کم تراوا اجرا میشوند، پدیده عقب ماندن سیال منطقیتر و باورکردنیتر است. برای یافتن رابطه تأخیر سیال راه حل صریحی لازم است که اندازه یا طول تأخیر سیال را در طی پروسه حل روابط کلی، محاسبه کند. از آنجا که اکثر تمرکزها بر روی نوک شکستگی صورت گرفته، محققین بر روی شکستگیهای هیدرولیکی با هندسههای ساده تمرکز کردهاند. در ابتدا سنگ را الاستیک فرض کرده و اخیراً آن را پلاستیک نیز در نظر می گیرند. طی تحقیقات مشخص شد زمانی که فشار محصور کننده به فشار منفذی در مخازن نزدیک باشد, پدیده تأخیر سیال خیلی مهمتر از اندازه واقعی خود خواهد بود. بنابراین

وجود تأخیر سیال شکست هیدرولیکی در خیلی از موارد، شکستگی را از تأثیر چقرمگی در امان میدارد. (Garagash,1998) بیان کرد که تحت شرایطی که سیال به نوک ترک می سد، همبستگی قوی جامد – سیال در ناحیه مجاور نوک ترک متناظر با سینگولاریتی منطبق در نوک ترک بین معادله روانسازی و الاستيسته مي باشد. اين سينگولاريتي كه ضعيفتر از سينگولاريتي توليد شده بوسيله مكانيك شكست الاستیک خطی می باشد، در اثر یک فشار سیال نامحدود منفی در نوک ترک بوجود می آید. باید توجه داشت این سینگولاریتی یک روش حل با چقرمگی صفر، برای انتشار ترک نیمه نامحدود پایدار در سنگهای نفوذنایذیر، ایجاد میکند. روش حل کلی مسئله ترک هیدرولیکی که به صورت تعریف و تعیین مسیر ترک فشار و بازشدگی ترک میباشد، به شدت به وسیله جزئیات حل مسئله در نوک ترک تحت تأثیر قرار می-گیرد. تحت شرایطی که انرژی پراکنده شده در سیال بیشتر از انرژی مصرف شده در ترک خوردن سنگ باشد، روش حل مبتنی بر چقرمگی صفر، تقریب مناسبی را برای مسئله انتشار ترک هیدرولیکی در جامد یا چقرمگی محدود، ایجاد میکند. به عبارت دیگر، محدودهای از چقرمگیهای محدود وجود دارد که برای آن، روش حل کلی یک ترک هیدرولیکی، مستقل از چقرمگی است. این روش حل به روش حل ویسکوزیته غالب ٔ معروف است. با افزایش چقرمگی انتظار میرود حل مسئله به سمت چقرمگی غالب ٔ رود و در این حالت روش مبتنی بر چقرمگی صفر، تقریب خوبی بدست نمیدهد. یک روش حل سینگولار بر پایه چقرمگی صفر برای یک ترک هیدرولیکی نیمه نامحدود یایدار در جامعه الاستیک خطی نفوذنایذیر، اگر بر پایه فرض رسیدن سیال به نوک ترک به نتایج متناقض می انجامد. این نتایج متناقض عبارتند از: نرخ آزادسازی انرژی صفر و فشار سیال نامحدود و منفی در نوک ترک. بنابراین وجود یک فضای خالی (lag) بین جبهه سیال و نوک ترک متحرک پیشنهاد می شود.

وده و (Detournay & Garagash,2000) نشان دادند در حالت چقرمگی غالب فشار در طول ترک یکسان بوده و (Detournay & Garagash,2000) بازشدگی به صورت تابعی از سینگولاریتی متناظر یا مکانیک شکست الاستیک خطی در نوک ترک می باشد. $\omega \sim (x - x_{tip})^{\frac{1}{2}}$

در شرایط ویسکوزیته غالب، فشار در نوک ترک، سینگولار میباشد.

1- viscosity dominate

²⁻ toughness dominate

$$P \sim (x - x_{tip})^{-\frac{1}{3}}$$
 (۸-۲)
و بازشدگی به صورت $\sum_{ij}^{2} (w_{ij} - x_{ij})^{2}$ و بازشدگی به صورت $\sum_{ij}^{2} (w_{ij} - x_{ij})^{2}$ انتقال بین این دو حالت، از یک پارامتر چقرمگی بدون بعد تبعیت میکند که به صورت زیر تعریف می-
شود.
 $k_{m} = \frac{k'}{(\mu' E' V)^{\frac{1}{2}}}$ (۹-۲)

که در آن V سرعت نوک ترک،
$$E'$$
 مدول یانگ در حالت کرنش صفحهای و k' چقرمگی میباشد. $k' = \left(rac{8}{2\sqrt{\Pi}}k_{IC}
ight)$

$$\mu' = 12\mu$$
 برای مقادیر زیاد k_m سینگولاریتی مکانیک شکست الاستیک خطی برقرار است و برای مقادیر کم آن و $\frac{1}{2}$ شرایط ویسکوزیته غالب برقرار است. یک رابطه غیرخطی نیز برای λ که درجه سینگولاریتی است و بین $\frac{1}{2}$ تا $\frac{2}{3}$ میباشد نیز از طریق محاسبه k_m برای حالتهای مختلف حاصل می شود. بنابراین شرایط حاکم در نوک ترک که باید در یک مقیاس طولی از اندازه مش استفاده شود، وابسته به پارامترهای مواد ویسکوزیته سیال و سرعت نوک ترک می باشد.

(Detournay& Lecampion,2007) رابطه ای را برای محاسبه طول عقب افتادگی جبهه سیال داخل ترک از نوک ترک ارائه کردند. این رابطه به صورت زیر تعریف می شود.

$$\lambda = \frac{\mu' V E^2}{\sigma_0^3} \Lambda(k) \tag{11-T}$$

که در آن:

$$\mu' = 12\mu \tag{11-T}$$

$$E' = \frac{E}{1 - \nu^2} \tag{17-7}$$

$$K' = 4 \left(\frac{2}{\pi}\right)^{1/2} K_{Ic} \tag{14-1}$$

بر طبق این رابطه مشخص می شود که طول عقب افتادگی در طول زمان نسبت به طول ترک ناچیز می-

شود و با کاهش سرعت پیشروی ترک، این طول به صفر میرسد. این مسئله باعث ایجاد چالشهایی برای انتخاب اندازه المانها در ناحیه عقب افتادگی میشود. زیرا نیاز است تا المانها دارای اندازه کم شونده نسبت به زمان باشند.

وجود افت یا تأخیر سیال تنها در زمان و یا دوره اولیه شکافت هیدرولیکی مؤثر است. مخصوصاً در شرایط تنش محصور کننده بسیار بالا (شکستگیهای عمیق) به محض آن که شکستگی رشد کند پدیده تأخیر سیال تمایل به محو شدن دارد..

۲-۱-۱۰ همبسته کردن روابط:

مسائل همبسته شامل محدوده گسترده و متنوعی از پدیدههای فیزیکی میباشد و در حین حال برخی چالشها را برای تخمین عددی آنها بوجود میآورد. به طور کلی هر پدیده فیزیکی همبسته بوسیله معادلات دیفرانسیل حاکم و یک تخمین عددی برای این معادلات، مشخص می گردند.

همبستگی شامل یک پروسه وابسته به زمان است. تخمینهای عددی برای این پدیدهها ممکن است مجموعه مختلفی از روشهای عددی نظیر المان محدود، المانهای مرزی یا تفاضل محدود را با هم ترکیب کنند. همبستگی همچنین میتواند به صورت همبستگی مرزی باشد که در این حالت همبستگی بین جریان سیال در داخل ترک و توده سنگ پوروالاستیک مدنظر است و هم میتواند به صورت همبستگی در داخل محیط باشد که در این حالت همبستگی بین تغییر شکل مکانیکی و جریان سیال در داخل محیط متخلخل مدنظر میباشد. این تفاوت میتواند تأثیر مهمی بر روی پروسه حل به کار رفته داشته باشد.

از دیدگاه عددی، حل معادلات همبسته تنش – جریان میتواند از طریق دو پروسه مختلف حاصل شود. همبستگی کامل^۱ (یا یکپارچه) و همبستگی تکرار شونده^۲ یا (شطرنجی). فرمول بندی کاملاً همبسته مسئله به صورت مستقیم، مجموعهای از معادلات همبسته معرف مسئله را حل کرده و بنابراین سر راست رین روش می باشد. از طرف دیگر در رویکرد حل بخش بندی شده سیستم معادلات دوباره سازماندهی می شوند به گونه-ای که کدهای مربوط به تنش و جریان به ترتیب برای رسیدن به حل همبسته فرا خوانده شد که بدین

1- full couple

2- iterative couple

منظور چرخه همبسته مناسب به همراه شبیهساز المان محدود معرفی میشود. تکرارهای بین کدهای جریان و ژئومکانیکی در هر گام زمانی صورت می گیرد تا زمانی که تولرانس معین و قابل قبولی حاصل شود. تکنیک یکپارچه راحت تر و در عین حال قوی تر به نظر می رسد. با این حال اگر کدهای جداگانه برای جریان سیال و مکانیک جامدات وجود داشته باشد، رویکرد تکرار شونده دارای مزایایی خواهد بود. از جمله اینکه در این روش می توان فاکتورهای مختلف همبستگی را بسته به نوع و نیاز آنالیز بررسی کرده و بنابراین چرخههای همبستگی را راحت تر کنترل کرد(Segura&Carol,2008).

به منظور دسترسی به حل صحیحی از سیستم معادلات باید روابط الاستیسیته، جریان سیال و رشد ترک را به صورت ایدهآل و کامل با یکدیگر ترکیب و همراه کرد. در این قسمت در مورد الگوریتمی بحث میشود که بتوان از آن در حل معادلات مجزای جریان سیال و الاستیسیته استفاده کرد. معادلات در مورد فشار و عرض شکستگی به شکل زیر هستند(Adach et al,2007):

 $Cw = p - \sigma_c$ $\frac{\Delta w}{\Delta t} = A(w)p + F$ (19-Y)

در این روابط F ترم های مربوط به منبع و ته نشینی را در بر میگیرد. C ماتریس کامل ضرایب الاستیسیته تجمعی است و A(w) ماتریس پراکندگی است که از گسسته سازی (•∇(w) به دست میآید.

۲-۱۱-۱ همبسته کردن پدیدههای نشت جریان و تغییر شکل سنگ :

علاوه بر همبستگی بین تغییر شکل سنگ و جریان سیال در داخل ترک، پدیده نشت سیال به داخل سنگ و تغییر شکل سنگ نیز همبسته میباشند. به عبارت دیگر، هم همبستگی محیطی و هم همبستگی مرزی وجود دارد. همبستگی مرزی بین جریان سیال و تغییر شکل سنگ مهم بوده و رفتار بنیادی سنگ را از حالت الاستیک به پوروالاستیک تغییر میدهد. زمانی که سیال قادر به فرار و خروج نباشد، فشار حفرهای افزایش مییابد. افزایش فشار حفرهای باعث کاهش تنش مؤثر و در نتیجه کاهش اتساع و انبساط حجمی سنگ میشود. علاوه بر این سنگ تحت شرایط نرخ بارگذاری سریعتر، سفتتر عمل میکند. این رفتار بدین خاطر است که سیال با تحمل کردن بخشی از بار اعمالی به سنگ کمک میکند. این اتفاق زمانی که بار در شرایط کندتری اعمال شود نمیآید. زیرا سیال میتواند محیط سنگی را ترک کند و باعث میشود فشار
حفرهای از بین رفته و سنگ نرم به نظر میآید.

این تغییر در رفتار ماده در پروسههای شروع و انتشار ترک منعکس می شود. خاصیت ناپایدار تغییر شکل سنگ، خود را بوسیله تغییرات فشار جدایش به نسبت نرخ پمپاژ و نرخ سیال اعمالی، تأثیر فشار مخزن بر روی فشار انتشار، افزایش فشار حبس شدگی (shut-in) در حین چند مرحله اعمال فشار افزایش فشار بسته شدن با نشت سیال نشان می دهد.

علاوه بر تغییر پروسه شکست از نظر کمی، هجوم سیال به داخل ساختار سنگی یک تأثیر کیفی نیز بر روی پروسه شکست دارد. یک کاهش در فشار چال باعث یک افزایش در تنشهای فشاری می گردد که این خود منجر به رخ دادن شکست در فشار می شود. اما هنگامی که گمانه بوسیله تنشهای تفاضلی بارگذاری می شود، مکانیزم پورالاستیک می تواند یک ریزش تأخیری را موجب شود و علاوه بر آن، شکست ممکن است در فاصله کمی در داخل سنگ شروع شود نه اینکه در دیواره چال رخ دهد.

تغییرات فشار حفرهای که بوسیله نشت سیال بوجود میآید بر روی عرض ترک و فشار بسته شدن تأثیر میگذارد.

۲-۲- فرمولبندی ریاضی :

یک ترک هیدرولیکی سه بعدی مطابق شکل(۲-۱) در نظر گرفته می شود. سیال در داخل یک کانال بزرگ با بازشدگی کم جاری است. با در نظر گرفتن اینکه سیال، نیوتنی و تراکمناپذیر باشد مطالب زیر بیان می شود.

۲-۲-۱ روابط الاستيسيته:

برای محاسبه عرض ترک ناشی از فشار خالص (فشار محلی سیال منهای فشار محصور کننده محلی) در هر نقطه از شکستگی از روابط الاستیسیته استفاده می شود. (Yew,1997) معادله باز شدگی برای ترک مود ۱ با شکل دلخواه در محیط الاستیک نامحدود را به صورت زیر بیان کرد:

$$T(x,y) = \frac{G}{4\pi(1-\nu)} \int_{\Omega} \left[\frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{1}{r}\right) \frac{\partial w}{\partial x'} + \frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{1}{r}\right) \frac{\partial w}{\partial y'}\right] dx' dy'$$
(19-7)

که در آن:

- $r = [(x x')^{2} + (y y')^{2}]^{1/2}$ (1A-T)
- $T(x,y) = -[p(x,y) \sigma_{\min}(x,y)]$ (19-7)
 - و

p(*x*, *y*) : فشار سیال

- توزيع تنش برجا: $\sigma_{\min}(x,y)$
- . به ترتیب مدول برشی و نسبت پواسون سنگ، میباشد. G, ν



شکل(۲-۱): یک ترک هیدرولیکی(Yew,1997)

در هنگام تفکیک روابط الاستیسیته دو انتخاب اصلی وجود دارد. میتوان شکل فرموله و یا بسته رابطه انتگرالی را بکار برد که به روش ناپیوستگی در جابجایی^۱ نیز معروف است و یا معادلات دیفرانسیل جزئی را از طریق روشهای المان محدود یا تفاضل محدود، گسستهسازی نمود. اگر برای گسستهسازی روابط دیفرانسیل جزئی از روشهای المان محدود و یا تفاضل محدود استفاده شود، برای انجام محاسبات دقیق عرض ترک، حجم زیادی از مخزن در مجاورت شکستگی هیدرولیکی مورد نیاز است که این امر سبب وقت گیر شدن عملیات میشود(Adachi et al,2007).

از آنجا که معادله بالا یک معادله انتگرالی دو بعدی سطحی میباشد، نیاز است تا در تقریب عددی معادله تنها سطح ترک به المانها تقسیم بندی شود. بدست آوردن حل عددی دقیق و موثر برای این شکل از معادله

¹⁻ discontinuity deformation(DD)

مشکل میباشد. علاوه بر این لازمه تابع (
$$w(x, y)$$
 برای اینکه انتگرال کوشی در این معادله همگرا شود. این
است که $\Delta w/\partial y = \sqrt{0} \sqrt{0} \sqrt{0}$ پیوسته باشند. میتوان معادله فوق را با انتقال مشتق گیری از ترم سینگولار $1/r$
به تابع امتحان¹، به شکل ضعیف آن درآورد. در این صورت انتگرال را میتوان به صورت زیر بازنویسی
 $\Sigma_{\rm c}(r(x,y)V(x,y)dxdy = -\frac{G}{4\pi(1-v)} \prod_{\Omega \Omega} \frac{1}{v} \frac{\partial V}{\partial x} \frac{\partial v}{\partial x'} + \frac{\partial V}{\partial y} \frac{\partial w}{\partial y'})dxdy dx'dy'$ (۲۰-۲)
 $\Sigma_{\rm c}(r-r)$ (۲۰-۳) $(r,y)V(x,y)dxdy = -\frac{G}{4\pi(1-v)} \prod_{\Omega \Omega} \frac{1}{v} \frac{\partial V}{\partial x} \frac{\partial v}{\partial x'} + \frac{\partial V}{\partial y} \frac{\partial w}{\partial y'})dxdy dx'dy'$ (۲۰-۲)
 $\Sigma_{\rm c}(r-r)$ (۲۰-۳) $(r,y)V(x,y)dxdy$ مغر در جبهه ترک را ارضا می-
 $\Sigma_{\rm c}(r)$ (۲۰-۳) $(r,y)V(x,y)$ یک تابع پیوسته میباشد که شرط بازشدگی صفر در جبهه ترک را ارضا می-
 $\Sigma_{\rm c}(r)$ (۲۰-۳) $(r,y)V(x,y)$ یک تابع پیوسته میباشد که شرط بازشدگی صفر در جبهه ترک را ارضا می-
 $V(x,y)$ (در معادله انتگرال داخلی در طرف راست معادله یک معادله نامناسب با یک سینگولاریتی قابل
 $(r,y)V(x,y)V(x,y)$ از روش گالرکین برای معادله (۲۰-۳) استفاده می اید. زمانی که مسئله به یک مختصات قطبی با
 $(r,y)V(x,y)V_{\rm c}(x,y)W_{\rm c}(x,y)W$

در فرمول بندی المان محدود، تابع پایه ای $\phi_i(x, y)$ در معادله (۲-۲۲) را می توان بوسیله توابع شکل المان محدود $\Psi_i(x, y)$ ایجاد کرد. سطح ترک به المان ها تقسیم بندی می شود. در هر المان، باز شدگی ترک به صورت زیر بیان می شود:

test function-1

$$w = \sum_{i=1}^{N} \Psi_i(x, y) w_i$$
 (Ya-Y)

که در آن w_i مقادیر گرهی w_i و Ψ_i تابع شکل میباشد. دو نوع المان مورد استفاده قرار می گیرد. یکی المانهای مثلثی خطی و دیگری المانهای چهارضلعی با توابع شکل درجه دو که برای مدل کردن نوک ترک استفاده می شود. آرایش المانهای مثلثی و چهارضلعی در مش المان محدود در شکل(۲–۲) نشان داده شده است.

4-7-7- معادله ناویر – استوکس: بدلیل باریکی بازشدگی ترک، تغییرات سرعت سیال در صفحه y - x نسبت به z، از سایر تغییرات دیگر بیشتر است. با چشمپوشی از اینرسی و نیروی حجمی، معادله ناویر – استوکس برای حرکت سیال را میتوان به صورت زیر نوشت: $\frac{\partial p}{\partial x} = \mu \frac{\partial}{\partial z} (\frac{\partial v_x}{\partial z})$



شكل(٢-٢): مش المان محدود(Yew,1997)

$$\frac{\partial p}{\partial y} = \mu \frac{\partial}{\partial z} \left(\frac{\partial v_y}{\partial z} \right)$$

 $(\gamma - \gamma)$

فصل دوم

۲-۲-۳- شرایط مرزی:

برای همبسته کردن کامل معادلات باید مرزهای مسئله را به دو مرز خارجی و مرز داخلی که همان مرز ترک میباشد تقسیم کرد و شرایط مرزی را برای هر کدام اعمال نمود. یا اینکه از المانهای خاص برای مدل کردن ترک استفاده شود. در این صورت تنها شرایط مرزی خارجی برای حل مسئله کافی است. به خاطر تغییرات پیوسته محیط در نتیجه انتشار ترک، شرایط مرزی و مکانیکی مرتبط با آن نیز تغییر میکند. تغییر شرایط مرزی مربوط به نیرو نیاز به اعمال کردن به طور صریح دارد. از طرفی شرایط مرزی خاص نیز در دهانه و لبههای ترک نیز وجود دارد که در حل مسئله باید تأمین شوند. بنابراین میتوان از ضرائب لاگرانژی جهت اعمال این شرایط مرزی استفاده کرد.(secchi et al, 2007).







شکل(۲-۳): تبادل جریان در حجم کنترل(Yew,1997)

معمولاً شرط قابل حل بودن مسئله را به صورت محدودیتی بیان می کنند که طی آن قانون بقای جرم در حالت کلی صادق باشد. این شرط باید روابط جریان سیال در شرایط مرزی متغیر و در سراسر مسیر را مورد توجه قرار دهد. به علت نامشخص بودن فشار سیال در روابط جریان سیال، این شرط نقش مهمی در طراحی روش کارآمد و مؤثر برای حل کردن معادلات توأمان الاستو-هیدرو-دینامیک دارد. با رجوع به شکل(۲-۴) شرط مرزی برای معادله فوق را میتوان به صورت زیر نوشت: ا- در مقطع $_{q}\Omega_{0}$ (ورودی ترک)، سیال شکافنده از طریق این مقطع به داخل ترک تزریق میشود. این شرط به صورت زیر بیان میشود:

$$-\frac{w}{12\mu}\left(\frac{\partial p}{\partial n}\right) = Q \tag{(a)-1}$$

که در آن
$$Q$$
 نرخ پمپاژ به ازا واحد طول مقطع ورودی و \overline{n} بردار نرمال خروجی ترک میباشد که در شکل
(۴-۴) نشان داده شده است.
۲- مقطع $_{\Omega_{0}}$ که یک خط تقارن است:
(۳۶-۳) $(7-7)$
۳- مقطع $_{\Omega}\Omega$ که یک خط تقارن است:
۳- مقطع $_{\Omega}\Omega$ که جبهه ترک است:
۳- $\frac{W^{3}}{12\mu}(\frac{\partial p}{\partial n}) = 0$
(۳۷-۲)
(۳۷-۲) $0 = (\frac{q\hat{D}}{2n})\frac{\delta p}{2}$
معلوم نمیباشد. تعیین این مرز به عنوان بخشی از حل مسئله میباشد.
موقعیت و شکل مرز $_{\Omega}\Omega$ معلوم نمیباشد. تعیین این مرز به عنوان بخشی از حل مسئله میباشد.
معادله جریان بالا را میتوان با به کارگیری روش المان محدود حل نمود. با درنظر گرفتن Ω میدان جریان در صفحه $y - x$ ، توزیع فشار سیال در محیط را میتوان به صورت زیر تقریب زد:

$$p(x,y) = \sum_{i=1}^{N} \phi_i(x,y) p_i \tag{WA-Y}$$

که در آن p_i مقادیر گرهی فشار سیال و ϕ_i توابع پایهای میباشند.



شکل(۲-۴): مرز محیط جریان(Yew,1997)

با ضرب کردن دو طرف معادله (۲–۳۴) در تابع پایه و انتگرال گیری در محیط Ω ، این معادله پس از چند ضرب جبری به معادلات ماتریسی زیر تبدیل میشود: $[K]\{p\} = -\{f_L\} - \{f_w\} + \{f_p\}$ (۳۹–۲)

که در آن:

$$K_{ij} = \int_{\Omega} \frac{w^3}{12\mu} \left(\frac{\partial \phi_i}{\partial x} \frac{\partial \phi_j}{\partial x} + \frac{\partial \phi_i}{\partial y} \frac{\partial \phi_j}{\partial y} \right)$$
(f-7)

$$f_{Li} = \int_{\Omega} \frac{2c_l}{\sqrt{t-\tau}} \phi_i dx dy \tag{(f1-T)}$$

$$f_{wi} = \int_{\Omega} \frac{\partial w}{\partial t} \phi_i dx dy \tag{FT-T}$$

$$f_{pi} = \int_{\Omega} Q\phi_i ds \tag{4T-T}$$

در صورتی که معادله (۲–۳۹) یک جواب یکتا داشته باشد، یک شرط لازم نیز بقای نرخ جریان کلی است. این شرط را به صورن زیر میتوان نوشت: $-\int_{\Omega} q_L dxdy - \int_{\Omega} \frac{\partial w}{\partial t} dxdy + \int_{\partial \Omega} Q ds = 0$ (۴۴-۲)

فرم مجزای معادله فوق به صورت زیر میباشد:

$$-\sum_{i} f_{Li} - \sum_{i} f_{wi} + \sum_{i} f_{pi} = 0$$
(۴۵-۲)

از این معادله برای محاسبه زمان نموی در تعیین رشد ترک استفاده میشود. معادله حرکت سیال در داخل ترک دارای دو مجهول wو p میباشد. بنابراین یک معادله دیگر برای تکمیل شدن مسئله لازم است که همان معادله الاستیسیته میباشد.

معادلات (۲–۱۷) و (۲–۳۲) که حاکم بر پروسه شکست هیدرولیکی میباشد، غیرخطی، وابسته به زمان و دارای مرز متحرک میباشد. معادلات را میتوان به روش المان محدود حل کرد. (Yew,1997) یک روش حل را برای این معادلات، با بکارگیری فرایند نموی، به صورت زیر بدست آورد. اگر ترک دارای چقرمگی k_{Ia} باشد، فرض میشود جبهه ترک برای یک دوره زمانی کوتاه در حالت تعادل باشد. در طول این دوره زمانی، سیال به درون ترک پمپاژ شده و باعث افزایش فشار سیال، عرض ترک و ضریب شدت تنش میشود. زمانی که ضریب شدت تنش از چقرمگی ترک بیشتر شد، جبهه ترک به اندازه یک فاصله کم به سمت جلو حرکت میکند. این فاصله از طریق اختلاف بین ضریب شدت تنش محاسبه شده (I_{I}) و ضریب شدت تنش بحرانی (K_{Ic})

فصل دوم

شکل(۲-۵): گسترش و انتشار ترک هیدرولیکی(Yew,1997)

۱-۲-۴-۲- گسترش ترک:

قبل از اینکه یک ترک بتواند گسترش یابد، تمام جابجائیهای مدل باید مشخص شوند که بوسیله جابجائی-های ناشی از بارگذاری میدان تنش موجود در منطقه و همچنین جابجائیهای ناشی از فشار سیال داخل شکست، بدست میآید. توسعه محلی گسترش ترک در طول جلوی ترک متناسب با سرعت سیال در آن نقطه است که با استفاده از حداکثر طول گسترش (L₀) درجه بندی شده است، پس به عبارتی نقطهای که به اندازه L₀ گسترش یافته دارای حداکثر سرعت است. به علاوه مقدار قابل قبول L₀ به مدل و هندسه ترک و دقت مورد نیاز بستگی دارد. اما به علت درونیابی خطی نسبت به زمان، نباید بیش از ۱۰٪ نفوذ ترک داخل سازند باشد. جهت گسترش ترک در هر نقطه نیز با استفاده از معیار تنش محصور کننده حداکثر مشخص میشود. این معیار در نقاط مجزا در طول جلوی ترک و در داخل صفحهای عمود به مماس جلوی ترک، محاسبه شده است. مطابق شکل (۲–۶) زاویه φ با استفاده از حالات I و I فاکتور شدت تنش محاسبه شده است(Carter et al,2000).



شکل(۲-۶): چگونگی جابجایی گرههای نوک ترک(Carter et al,2000)

گسترش شبه استاتیک ترک مستلزم آن است که فاکتور شدت تنش حالت I برابر با چقرمگی ترک سنگی (K_{1c}) (K_{1c}) در هر نقطه باشد. لذا $\phi(x)$ به گونهای انتخاب می شود که رابطه زیر برقرار باشد: $K_{1c} \sin(\phi(x)) + K_2(x)(3\cos(\phi(x)) - 1) = 0$ (۵۰-۲) بعد از آنکه ترک یک مرتبه توسعه یافت، مدل برای گام بعدی تحلیل می تواند مش بندی شود. $\Delta d = 0$,

مقدار جابجایی نموی
$$\Delta d$$
 جبهه سیال:
مقدار جابجایی نموی Δd جبهه ترک بعد از هر گام زمانی در ارتباط با اختلاف بین ضریب شدت تنش
محاسبه شده و چقرمگی سنگ محیط میباشد:
$$\Delta d = \frac{K_I - K_{lc}}{K_{lc} + \frac{\sigma H}{\sqrt{h}}}, \text{ for } K_I > K_{lc}$$

$$\Delta d = 0, \quad \text{ for } K_I < K_{lc}$$

$$\Delta d = 0, \quad \text{ for } K_I < K_{lc}$$

$$To K_I = K_{lc}$$

۲-۲-۵- پروسه حل معادلات جریان سیال و بازشدگی ترک:

(Yew,1997) با استفاده از روش تکرار پیکارد و به صورت زیر، روش حل دو معادله (۲–۱۷) و (۲–۳۲) را ارائه داد:

ا مقدار اولیه
$$w_0^{(n)}$$
با حل معادله مربوط به جریان سیال در داخل ترک و با اعمال مقدار فشار $p^{(n-1)}$ به سطح ترک Ω_n بدست میآید. با استفاده از این مقدار اولیه $w_0^{(n)}$ یک مقدار فشار $p_1^{(n)}$ با حل معادله بازشدگی ترک بدست میآید. پروسه تکرار به صورت زیر انجام می شود:
اگر $w_k^{(n)}$ بازشدگی ترک در K امین تکرار باشد، بازشدگی ترک $w_{k+1}^{(n)}$ از طریق فرمول زیر محاسبه می شود:

$$w_{k+1}^{(n)} = \alpha F(w_k^{(n)}) + (1 - \alpha) w_k^{(n)}, \ 0 < \alpha \le 1$$
(Δ 1- Υ)

که در آن نماد (F()نمایشگر پروسه جاگذاری $w_k^{(n)}$ در معادله جریان، بدست آوردن $p_k^{(n)}$ و استفاده از در معادله تعادل برای بدستآوردن مقدار جدید بازشدگی ترک میباشد. پارامتر lpha (=0.2) برای تعیین $p_{k}^{(n)}$ همگرایی تکرار استفاده میشود.

$$\frac{\sum \left| w_{k+1,i}^{(n)} - w_{k,i}^{(n)} \right|}{\sum \left| w_{k+1,i}^{(n)} \right|} < \varepsilon \tag{\Delta} \Upsilon - \Upsilon)$$

که در آن 3 تولرانس میباشد. مقادیر محاسبه شده بازشدگی ترک $_{k+1}^{(n)}$ و فشار $p_{k+1}^{(n)}$ جوابهای دو معادله جریان سیال و تعادل در زمان $t = t_n$ میباشد. این پروسه در صورت ارضای شرایط تولرانس وارد گام زمانی بعدی میشود. همان طور که قبلاً شرح داده شد، فرآیند حل نیازمند نتایج گام قبلی است. برای حالت خاص برای اولین گام زمانی مدل اولیه، با استفاده از راه حلهای تحلیلی میتوان مقادیر اولیه را به طور تقریبی بدست آورد. این راه حلها برای ایجاد توصیف کامل از یک ترک ساختگی که از ترک ابتدائی کوچکتر است، استفاده میشوند و در هنگام استفاده از حل کنندههای تکراری به عنوان مدل قبلی یا اولیه در نظر گرفته میشوند. این روند مقادیر اولیه مورد استفاده برای هندسه ترک واقعی را ایجاد میکند و روش حل مطابق آن چه در بخش

۲-۳- مدلسازی انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل:

در شکست هیدرولیکی در حالتی که توده سنگ، جامد فرض شود و محیط پیوسته الاستیک در نظر گرفته شود در این حالت نشت سیال به صورت یک پدیده غیرهمبسته با تغییر شکل مکانیکی در نظر گرفته می-شود ولی در حالتی که تئوری پوروالاستیسیته استفاده شود، همبسته حل می شود.

برای ترکهایی که در محیطهایی نامحدود قرار دارند، اگر ماده نفوذناپذیر باشد، تنشهای القایی بوسیله شرایط مرزی اعمال به ترک تنها تأثیر مهمی بر روی ناحیه نزدیک به ترک دارد. در حالی که برای محیط-های نفوذپذیر، میدان فشار حفرهای به خوبی همگرا شده و بنابراین تأثیر مربوط به شرایط مرزی فشار حفره-ای میتواند تأثیرات قابل توجهی در کل محیط داشته باشد.

(Pak,1997) یک روش حل همبسته را ارائه داد که در آن جریان سیال، تغییر شکل سنگ و انتقال حرارت در نظر گرفته شده است. در این روش جریان سیال در داخل ترک همانند جریان سیال در محیط از رابطه خطی دارسی تبعیت میکند. روش رویکرد او بر پایه معادلات تعادل(نیرو)، پیوستگی(جریان سیال) و انتقال حرارت بود. او روش المان محدود را به عنوان روش حل معادلات دیفرانسیل مربوط به مسئله، انتخاب نمود. برای شروع ترک دو معیار ترک کششی و ترک برشی در نظر گرفته شده است. شکست در سنگ معمولاً به کشش و در خاک به برش نسبت داده میشود. فرایند ترک خوردگی بوسیله روش شکاف گره شبیهسازی میشود. در حین آنالیز، هنگامی که تنش در گرههای دوگانه از مقاومت کششی محیط بیشتر شد و یا شرایط ترک خوردگی برشی را ارضاء کرد، گرهها از هم جدا و به گرههای جداگانه تبدیل شده و هندسه مش تغییر میکند. از آنجا که مسئله در زمان حل میشود در گام زمان بعدی مسئله با مش بندی جدید که حاوی ترک میباشد حل میشود. اگر در این گام زمانی، تنش در گرههای دوگانه مجاور معیارها را ارضاء کرد، جدایش گرهها صورت گرفته و بدین طریق انتشار ترک مدل میشود.

باید اشاره کرد که پس از شکافته شدن گرهها، المانهای ترک فعال می شوند. اما گاهی اوقات دهانه ترک کوچک بوده و بنابراین مساحت این المانها قابل صرفنظر است (کمتر از ^{۲-}۱۰ متر مربع) برای این المانها یک ضخامت اسمی در نظر گرفته می شود تا زمانی که باز شدگی و مساحت المان به حد کافی باشد تا بتواند در ماتریس سختی کل شرکت کنند. المان مخصوص ترک در شکل (۲-۲) نشان داده شده است.



(شكل ۲-۷): المان ترك مورد استفاده در آناليز المان محدود(Pak, 1997)

برای همبسته کردن فرایندهای هیدروترمال مکانیکی، سه معادله دیفرانسیل جزئی تعادل، جریان سیال و انتقال گرما به طور همزمان به صورت ماتریسی زیر حل میشود:

$$\begin{bmatrix} k_{11}k_{12}k_{13} \\ k_{21}k_{22}k_{23} \\ k_{31}k_{32}k_{33} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \Delta u^0 \\ \Delta P^0 \\ \Delta T^0 \end{bmatrix} = \begin{cases} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \end{bmatrix}$$
 ($\Delta \Upsilon - \Upsilon$)

از آنجا که مسئله وابسته به زمان میباشد، بنابراین متغیرهای حالت به صورت نموی بیان میشوند پس از حل سیستم معادلات، مقادیر نموی به مقادیر متناظر گرهی در گام زمانی قبل اضافه میشود و در طول زمان به هنگام میشوند.

برای محاسبه جابجاییها، المانهای چهار ضلعی ایزوپارامتریک و هشت گرهی مورد استفاده قرار می گیرد. برای محاسبه فشار و دما، این المانها به المانهای چهار ضلعی چهار گرهی تغییر می کنند. هر کدام از مقادیر [k] و [F] برای هر المان به صورت جداگانه محاسبه می شود و سپس برای ایجاد ماتریس سختی کل بردار نیرو با هم ترکیب می شوند.

برای مدلسازی انتشار ترک در پایان هر گام زمانی، تنشها در نقاط انتگرال گیری محاسبه می شود. از این تنشها، برای محاسبه تنش در گرهها استفاده می شود. تنش در هر گره با معیار کششی یا برشی مقایسه شده و در صورت ارضای شرایط معیار گرهها از هم جدا می شوند. جدا شدن گرهها در پایان هر گام زمانی رخ می دهند و بنابراین در گام زمانی بعدی، آنالیز بر پایه مش بندی جدید انجام می شود. جهت انتقال سیال و همچنین حرارت در ترک از المانهای مخصوص ۶ گرهی چهار ضلعی با ضخامت اولیه صفر استفاده می شود که در شکل (۲–۷) نشان داده شد. فصل سوم: روش المان محدود توسعه يافته

۳-۱- مقدمه:

در بررسی عددی مسائل شکست روشهای متعددی وجود دارد. روش اجزای محدود'، روش تغییرات محدود'، روش المان مرزی و روشهای بدون المان از جمله روشهایی هستند که در این عرصه مورد استفاده قرار می-گیرند. روش تغییرات محدود به علت سرعت همگرایی پایین نسبت به سایر روشها در مکانیک جامدات کمتر مورد استفاده قرار می گیرد. روش المان مرزی با وجود تمامی مزایایی که در مدلسازی ناپیوستگیها داراست، این کاستی را دارد که نمی توان از آن در مسائل غیرخطی، شامل پلاستیسیته و یا هندسهٔ غیر خطی، استفاده کرد. روشهای مختلف بدون المان همچون روش بدون المان گالرکین، در مدلسازی مرزها و شرایط مختلف هندسی دارای مشکلاتی میباشند و نمیتوان از آنها در حل هر مسالهای استفاده کرد. تنها در تعداد محدودی از این روشها مشکلات مرزی موجود حل شدهاند. یکی از روشهایی که بدون شک به طور گسترده مورد استفادهٔ محققین قرار گرفته است روش اجزای محدود میباشد. این روش توانایی شگرفی در مدلسازی هر نوع مرز و هندسهای را دارد. علاوه بر آن، از این روش میتوان در حل مسایل غیر خطی و مسائل پلاستیسیته استفاده کرد. اما این روش در روند مدل کردن ترک و گسترش آن دارای کاستیهایی می باشد؛ زیرا در روش اجزای محدود از یک رو باید از یکسری المانهای خاص به تعداد بسیار زیادی در اطراف نوک ترک استفاده کرد که این امر باعث می شود که تعداد درجات آزادی در مدل به شدت افزایش یابد و سرعت حل که کاملاً به تعداد درجات آزادی وابسته است به طرز نامطلوبی کاهش یابد و از دیگر سو همراه با گسترش ترک نیاز است که المانبندی در اطراف نوک ترک، جدیدسازی (مشبندی مجدد^۵) شود که این امر به خصوص در مسایل پیچیده و یا سهبعدی ممکن است که پدیدهای بسیار وقت گیر باشد. بنابراین اگر بتوان به طریقی از میزان المانها در اطراف ترک کاست و یا عمل مشبندی مجدد را به حداقل رساند و یا حتی حذف کرد، مطمئناً سرعت تحلیل افزایش می یابد. یکی از روشهایی که هم از مزایای اجزای محدود سود می-برد و هم دو مشکل اخیر را به نحو قابل قبولی کاهش میدهد روش اجزای محدود توسعهیافته ٔ میباشد. این

- 1- Finite Element Method
- 2-Finite Diffrence Method
- 3- Boundary Element Method
- 4- Meshless Methods
- 5- Remeshing
- 6- EXtended Finite Element Method (XFEM)

روش یک روش ترکیبی است که حاصل استفاده از قالب روش پیکرهبندی واحد^۱ در اجزای محدود می باشد. پیشنهاد اولیهٔ روش اجزای محدود توسعه یافته در مقالهٔ (Belytschko& Black,1999) مطرح شده است. در روش پیشنهادی آنان ناپیوستگیها با استفاده از یکسری تابع شامل تابعهای پیوسته و ناپیوسته به نام توابع ارتقاء^۲ و با استفاده از قالب روش پیکرهبندی واحد، در محیط اجزای محدود مدل می گردند. این حالت باعث می گردد که ناپیوستگی را بتوان به طور مستقل از مش مدل نمود. در روش پیشنهادی آنان، ترکهای غیر مستقیم به چندین قطعهٔ نسبتاً مستقیم، تقسیم می گردد و سپس تمامی قطعات ترک در راستای قطعهٔ اولیه نگاشت می شود و بدین ترتیب در مدل نگاشت یافته یک ترک مستقیم وجود دارد که می توان به راحتی توابع ارتقاء را در مورد آنها استفاده کرد. می توان به جای آنکه از چندین نگاشت متوالی، که در مورد ترکهای طولانی و انحنادار می تواند بسیار سخت و دردسرساز باشد، جهت مدل سازی ترک استفاده کرد، از تابع پلهای روش بهبود به سزایی پیدا کرد و تقریباً به شکلی در آمد که امروزه مورد استفاده قرار می گیرد. البته استفاده روش بهبود به سزایی پیدا کرد و تقریباً به شکلی در آمد که امروزه مورد استفاده قرار می گیرد. البته استفاده روش بهبود به سزایی پیدا کرد و تقریباً به شکلی در آمد که امروزه مورد استفاده قرار می گیرد. البته استفاده روش بهبود به سزایی پیدا کرد و تقریباً به شکلی در آمد که امروزه مورد استفاده قرار می گیرد. البته استفاده روش بهبود به سزایی پیدا کرد و تقریباً به شکلی در آمد که امروزه مورد استفاده قرار می گیرد. البته استفاده روش بهبود به مزایی پیدا کرد و تقریباً به شکلی در آمد که امروزه مورد استفاده قرار می گیرد. البته استفاده مورها هم بهره برد. همچنین از اجزاء محدود توسعه یافته در مدلسازی پدیدهای محاسباتی در زمینههای حفرهها هم بهره برد. همچنین از اجزاء محدود توسعه یافته در مدلسازی پدیدهای محاسباتی در زمینه های محدود می توند مکانیک سیالات، تبدیلات فازها، و علم مواد کمک گرفته شده است. دامنهٔ روش اجزای محدود

۲-۳- شبیهسازی ترک در المان محدود:

شبیهسازی ترک در المان محدود به روشهای گوناگونی انجام شده است. این روشها شامل مدل ترک گسترده پیوسته و تعدادی رویکرد ناپیوسته، نظیر مدل ترک داخل المانی مجزا، مدل ترک مجزا و مدل بر پایه المان مجزا میباشد. اخیراً دستهای جدید از رویکردها پیشنهاد شدهاند که طبیعت سینگولار مدلهای مجزا را در داخل یک مش پیوسته از المانهای محدود شبیهسازی میکند. روش المان محدود توسعه یافته

- 3- Generalized Heaviside function
- 4- Cohesive crack

¹⁻ Partition of Unity Method (PUM)

²⁻ Enrichment functions

در این دسته از مسائل قرار می گیرد و از مفهوم تقسیم بندی واحد برای ارتقای تقریب المان محدود کلاسیک استفاده می کند تا در بر گیرنده تأثیرات میدان جابجایی سینگولار اطراف ترک باشد. (Mohammadi, 2008) در تشریح روند شکل گیری روش المان محدود توسعه یافته، به معرفی روش های مدل سازی ترک پرداخته است که در ادامه آورده می شود.

۳-۲-۱- مدلهای موضعی و غیرموضعی:

تلاشهای اولیه برای شبیهسازی ترک به روش المان محدود بر پایه پلاستیسته بود. الگوریتم وضعیت تنش را در نقاط انتگرال گیری بررسی کرده و در مقابل معیار مقاومت مصالح قرار میداد و بدین ترتیب رفتار یک نقطه تنها از وضعیت تنش خود تأثیر میپذیرفت. با این وجود، مشخص شد که برخی نتایج موضعی ممکن است وابسته به مش بوده و غیر قابل اعتماد باشد. نتیجه آن شد که بررسی وضعیت تنش نباید منحصر به مکان نقاط باشد و بنابراین مدلهای غیر موضعی بررسی شد(شکل ۳–۱).

۳-۲-۲ مدل ترک گسترده^۱ :

مدل ترک گسترده به تناوب در شبیه سازی المان محدود ترک و انتشار آن استفاده شده است. مدل ترک گسترده بر خلاف مدل کردن هندسی یک ترک، تأثیرات مکانیکی ترک را به صو رت کاهش سختی یا مقاومت اعمال میکند. این مدل در حقیقت یک رویکرد پیوسته برای مسائل سینگولار و ناپیوسته میباشد. در این مدل ناپیوستگی بوجود آمده بواسطه یک ترک در داخل المان بوسیله یک میدان معادل توزیع شده (گسترده) در تمام محیط المان شبیه سازی میشود. مهمترین مزیت این روش این است که به هیچ گونه مشربندی مجدد موضعی یا کلی در پروسه انتشار ترک نیاز ندارد. فرضیات اساسی مکانیک محیط پیوسته برای این نوع مدل صادق است.

¹⁻ smeared crack model



شکل(۳-۱): برآورد موضعی و غیرموضعی وضعیت تنش(Mohammadi,2008)

۳-۲-۳- ترک داخل المانی مجزا^۱:

در این رویکرد، ترکهای موجود به سادگی در لبههای المان تعریف میشود. ناپیوستگی در میدان جابجایی به صورت اتوماتیک در میدان جابجایی اطراف ترک فرض میشود. با این حال این رویکرد نمی تواند میدان سیگولار در اطراف نوک ترک را بدست آورد، مگر اینکه المانهای سینگولار مخصوص مورد استفاده قرار گیرد. این مدل برای ترک موجود از قبل تعریف شده ساده اما برای مدل کردن مسیرهای انتشار ترک سخت میباشد. همچنین این مدل ریسک وابستگی به مش را افزایش میدهد.

۳-۳-۴- المان ترک خورده مجزا^۲:

این مدل، یک مدل توسعه یافته از مدل ترک داخل المانی میباشد به گونهای که به ترکها این اجازه را میدهد که در داخل المانها تعریف شوند و یا توسعه یابند. یک تکنیک مشبندی مجدد موضعی با روش-های وفقی ترکیب شده تا یک مش جدید را با شکافتن المانهای ترک خورده و تقسیم المانهای مجاور ایجاد

¹⁻ discrete inter-element crack

²⁻ discrete cracked element

نماید. تکنیکهای وفقی جهت محاسبه متغیرها در المانهای جدید از متغیرهای المانهای اولیه به کار می-رود.

۳-۲-۵- المانهای سینگولار^۱:

این المانها مزایای مهمی را بوجود میآورند: بدین صورت که مدل به طور ساده بوسیله حرکت دادن گرههای میانی به یک چهارم و فاصله گرههای کناری بوجود میآیند و هیچ گونه تغییری در فرمول بندی نیاز نیست. استفاده از این المانها سطح دقت بدست آمده از روش المان محدود را برای شبیه سازی میدان نوک ترک، به طرز چشمگیری افزایش دادند. المانهای سینگولار رایج ترین رویکرد برای آنالیز ترک خوردگی سازهها تا قبل از توسعه روش المان محدود توسعه یافته بودند. المانهای سینگولار دارای قابلیت مدلسازی ناپیوستگی در طول مسیر ترک نیستند. و بنابراین باید این روش

به همراه روشهای دیگر مورد استفاده قرار گیرد.

۳-۲-۹- المانهای ارتقاء یافته :

در این مدل میدان جابجایی ناپیوسته تا سینگولار در داخل المان محدود بوسیله مجموعهای از توابع شکل ارتقاء یافته خاص شبیهسازی میشود که بدین طریق تعریف دقیقی از میدان جابجایی حاصل میشود. در این حالت وجود ترک به صورت هندسی مدل نشده و مش نیازی به منطبق شدن با مسیر ترک ندارد. مهمترین مزیت این روش این است که این روش هیچ نیازی به مش بندی مجدد در حین پروسه انتشار ترک ندارد. با پیشرفت موقعیت نوک ترک یا هر گونه تغییر در مسیر آن در اثر شرایط بار گذاری، روش به صورت اتوماتیک المانهای مجاور نوک و مسیر ترک را مشخص کرده و توابع ارتقاء لازم را برای المانها یا گرههای مورد نظر ایجاد میکند.

موقعیت ترک اولیه یا مسیرهای مستعد برای گسترش ترک، تأثیری بر روی ساخت مدل المان محدود اولیه ندارد. همچنین محیطهای حاوی چند ترک میتواند با همان مش المان محدود مشابه و با سطوح دقت

¹⁻ singular element

²⁻ enriched elements

قابل توجه، مدل شوند.

۳-۲-۷- روش شکافتن گرهها:

در این روش، در نقاطی از محیط شبکه المان محدود که احتمال ترک خوردگی در آنها وجود دارد دو گره روی هم و با درجه آزادی مشابه تعریف میشود. زمانی که در آن نقطه ترک خوردگی رخ میدهد، گرهها از هم جدا میشوند. در این حالت دو گره با درجات آزادی متفاوت بوجود میآیند. در این روش اندازه ماتریس سختی تغییر نمی کند و تغییری در توابع شکل نیاز نیست. شکل (۳–۲) مدلهای مختلف برای شبیه سازی ترک را در المان محدود نشان می دهد.

۳-۳- روش پیکرهبندی واحد:

هدف از به کارگیری روش پیکرهبندی واحد، حل معادلات دیفرانسیل^۱ میباشد. این روش را میتوان به عنوان پایهای برای روش المان محدود توسعه یافته، روش المان محدود تعمیمیافته و روش تقسیمبندی المان^۲ دانست. از ویژگیهای برجستهٔ کاربرد این روش در اجزای محدود، که به پیکرهبندی واحد المان محدود^۳ معروف است، توانایی دربرگرفتن اطلاعات اولیه در مورد رفتار محلی جوابها در فضای المان محدود، توانایی در ساخت فضاهای المان محدود با هر شکلی (ممکن است که در حل معادلات مرتبهٔ بالاتر بسیار مهم گردد) و محسوب شدن جزء روشهای بدون المان برای جلوگیری از ساخت مش (که گاه ممکن است بسیار وقت گیر گردد) میباشد.

معادلات این روش به اختصار چنین میباشد: فرض کنیم که در یک مش، ω_I را ناحیهٔ تحت پوشش^{⁴ تابع پایهٔ $N_I^{\ a}$ مربوط به گره I تعریف کنیم یعنی $\omega_I = \{ \mathbf{x} : N_I(\mathbf{x}) > 0 \}$}

¹ Differential equations

² Element partition method

³ Partition of Unity Finite Element Method (PUFEM)

⁴ Region of support

⁵ Basis function



e) enriched element

شکل(۲-۳) : مدلهای مختلف برای شبیهسازی ترک(Mohammadi,2008)

تعلق گرهها به یک المان با اتصالهای مربوط به آن المان^{^۱ مشخص می گردند. در این حالت ω_I مجموعهای از المانهایی می باشد که به گره I متصل هستند. تقریب پیکرهبندی واحد تابع u با یک مقدار عددی^۲ (در برابر مقدار برداری) به صورت کلی زیر نوشته می شود:}

$$u^{h}(\mathbf{x}) = \sum_{I}^{N} N_{I}(\mathbf{x}) \left(\sum_{\alpha=1}^{M} \psi_{\alpha}(\mathbf{x}) a_{I}^{\alpha} \right)$$
(Y-Y)

که $_{\alpha}\psi$ توابع غنیساز و $_{I}^{\alpha}$ ضرایب مجهولی هستند که به الف-گره I، ب- تابع غنیساز $_{\alpha}\psi$ و ج- شکل خاص هندسی مساله (مثل ترک، حفره و یا سایر ناپیوستگیها) مربوط میگردند. توابع شکلی در اجزای محدود پیکرهبندی واحد را میسازند یعنی $1 = (\mathbf{x})_{I}N_{I}(\mathbf{x})$. با توجه به رابطهٔ (۳-۲)، باید متذکر شد که فضای المان محدود متداول (با فرض آنکه $((1 \neq \alpha), \alpha) = (1 + \psi_{\alpha})$) زیرفضایی بر فضای غنیسازی شده میباشد. با توجه به این نکته تابع ارتقاء $_{\alpha}\psi$ در تابع پایهٔ $_{I}N_{I}(\mathbf{x}) = (\psi_{1} = 1, \psi_{1})$ و خوکتر مید المان محدود متداول (با فرض آنکه $((1 \neq \alpha), \alpha) = (\psi_{1} = 1, \psi_{1})$) زیرفضایی بر فضای غنیسازی شده میباشد. با توجه به این نکته تابع ارتقاء $_{\alpha}\psi$ در تابع پایهٔ $_{I}N$ ضرب میشود دامنهٔ اثر تابع $V_{\alpha}N_{I}$ کوچکتر خواهد بود. برای به دست آوردن معادلات تفکیک شده (در فضای مشربندی شده) از همان روند مورد استفاده در روش گالرکین⁷ استاندارد میتوان سود برد و البته در این صورت در ماتریس سختی⁴ تقارن و پراکندگی⁶ درایهها حفظ میشود.

قالب پیکرهبندی واحد با توجه به ویژگیهای زیر به عنوان یک ابزار قدرتمند جهت غنیسازی محلی در اجزای محدود کاربرد دارد

- ۱. به راحتی می تواند توابع پایهٔ مربوط به یک مسالهٔ خاص را به منظور بهبود تقریب جواب شامل گردد.
 - ۲. شرط پیوستگی به صورت خودکار ارضا می شود.
- ۳. نقاط و یا خطوط تکین⁵ (مانند نوک ترک) را میتوان همانند سطوح ناپیوسته در محیط المان محدود بدون لحاظ در مش مدل کرد.

ویژگیهای بالا سبب ایجاد ابزاری میشوند که به وسیلهٔ آن میتوان هر تابعی را در تقریب اجزای محدود مدلسازی نمود.

⁶ Singular

¹ Connectivity of the element

² Scalar valued function

³ Galerkin

⁴ Stiffness matrix

⁵ Sparsity

از این پس سعی می گردد که به طور مشروح به روش اجزای محدود توسعه یافته پرداخته شود.

۲-۴- روش المان محدود توسعه يافته(XFEM):

روش المان محدود توسعه یافته، در واقع ترکیبی از روش المان محدود متداول و روش بدون المان میباشد. (Belytschko& Black,1999)، از کسانی بودند که برای اولین بار پایههای این روش را بناگذاردند. البته در تحقیق آنان هیچ نامی از روش المان محدود توسعه یافته در میان نیامد و این نامی بود که بعدها به روش اعمالی آنان تعلق گرفت. شکل متداول روش حاضر در واقع برگرفته از کار تکمیلی است که(Moes,et.al,1999) بر روی روش پیشنهادی (Belytschko& Black,1999) انجام دادند و اعمال روش را برای ترکهای خمیده و یا ترکهایی که از چند قطعهٔ ناصاف تشکیل میگردند بسیار سادهتر نمودند. گرفتن ناپیوستگی، که میتواند ترک یا حفره باشد، ساخته میشود. سپس بر اساس روش پیکرهبندی واحد ، برای در نظر گرفتن ناپیوستگی، که میتواند ترک یا حفره باشد، ساخته میشود. سپس بر اساس روش پیکرهبندی واحد ، سرچشمه میگیرد، تعدادی درجات آزادی اضافی¹ در محل گرههای موجود در مش که با ناپیوستگی درگیر هستند به مدل اضافه میگردد و بدین طریق ناپیوستگی، بدون آنکه در مش به طور آشکار در نظر گرفته شده باشد، مدل میشود. این نحوهٔ مدلسازی ناپیوستگی چند مزیت را به قرار زیر داراست.

- در هر نقطهای از مش میتوان ناپیوستگی را مدلسازی نمود بدون آنکه مش بندی احتیاج به تغییر داشته باشد. این مساله به طور عمده در مسایل سه بعدی دارای اهمیت می شود جایی که تولید مش خود امری وقتگیر خواهد بود و در نتیجه برای یک مش میتوان انواع حالات ناپیوستگی را بدون امر دردسرساز ایجاد مش در نظر گرفت.
- ۲. روند گسترش ترک نیز مشابه بالا دیگر نیازی به سازگارسازی مش با شرایط جدید ترک نخواهد داشت.
- ۳. لازم نیست که در اطراف ترک، و به خصوص نواحی نزدیک به نوک آن، همچون اجزای محدود متداول از چندین نوع المان استفاده شود.

¹ Additional degress of freedom

۳-۴-۱- کلیات روش:

فرض کنیم که یک نقطه مانند x از فضای \mathbf{R}^2 (برای محیط دوبعدی) و یا \mathbf{R}^3 (برای محیط سهبعدی) درون مدل اجزاء محدود داشته باشیم و مجموعهٔ گرهی N به صورت $\{n_1, n_2,, n_m\} = \mathbf{N}$ ، که در آن m تعداد گرههای یک المان است، باشد. در این صورت تابع مربوط به محاسبهٔ تقریب تغییر مکانی غنی شدهٔ مربوط به آن نقطه به صورت زیر تعریف می شود: $\mathbf{u}^h(\mathbf{x}) = \sum \phi_I(\mathbf{x}) \mathbf{u}_I + \sum \phi_J(\mathbf{x}) \psi(\mathbf{x}) \mathbf{a}_J$

$$\mathbf{u}^{h}(\mathbf{x}) = \sum_{\substack{I \\ n_{I} \in \mathbf{N} \\ n_{J} \in \mathbf{N} \\ \forall J \\ \forall$$

که در رابطهٔ (۳–۳)، \mathbf{u}_{I} درجات آزادی تغییر مکانی در اجزای محدود متداول، \mathbf{a}_{I} درجات آزادی تغییر مکانی اضافی نسبت به مدل اجزاء محدود متداول و مربوط به غنیسازی ، ϕ_{I} تابع شکلی مربوط به گره I در اجزای محدود متداول، (\mathbf{x}) تابع غنیساز و \mathbf{N}^{g} مجموعهای از گرهها با تعریف زیر میباشد $\mathbf{N}^{g} = \{n_{I} : n_{I} \in \mathbf{N}, \omega_{I} \cap \Omega_{e} \neq \phi\}$

در رابطهٔ (۳–۴)، w دامنهٔ اثر تابع شکلی ψ در گره n_{s} و Ω_{g} حوزهٔ وابسته به هندسهٔ ناپیوستگیها همچون سطح ویا نوک ترک میباشد. تعیین تابع غنیساز (x) ψ با توجه به نوع ناپیوستگی و شرایط تحلیلی در دسترس مربوط به آن انجام میپذیرد. در واقع به صورت کاملاً کلی و ساده، ^g مجموعهای از گرههاست که به نوعی با ناپیوستگی در ارتباط هستند. برای روشن شدن مطلب، دامنهٔ تاثیر برای گرهای مانند *I* در •شکل (۳–۳) آورده شده است. در واقع برای هر گرهای دامنهٔ تاثیر فضایی است که توابع شکلی آن گره در آن مقداری غیر صفر دارند. در این صورت در مورد گرههایی که بر وجوه کناری المان قرار دارند دامنهٔ تاثیر همان المانهای متصل به آن گره خواهند بود و در اجزای محدود مرتبهٔ بالاتر که گرههایی در داخل المان نیز ممکن است وجود داشته باشد دامنهٔ تاثیر آن گره به همان المانی که در آن قرار دارد، محدود میشود.



شکل (۳-۳): دامنهٔ تاثیر برای گره J در حالتی که گره بر روی وجه کناری المانها قرار دارد

اگر در رابطهٔ (۳–۳) دقت شود، در سمت راست معادله، قسمت اول همان تقریب المان محدود متداول می-باشد که از قبل نیز داشتیم. آنچه که در این رابطه بسیار مهم است و نقش اساسی را در المان محدود توسعه یافته بازی می کند. قسمت دوم عبارت است و در واقع در این قسمت است که ناپیوستگیها را میتوان مدل کرد.

تاکنون در این بخش روابط کلی مربوط به روش المان محدود توسعه یافته بیان گردید و هیچ یک از روابط تنها در مورد نوع خاصی از ناپیوستگیها نبودند. از این پس سعی می گردد که به مدلسازی ترک پرداخته شود و در نتیجه از این به بعد منظور از ناپیوستگی، ترک می باشد مگر آنکه به صورت صریح منظور دیگری از این واژه گفته شود. در بخشهای بعدی روابط و توابع ویژهٔ مربوط به ترک بیان می شود.

۳-۴-۲- مدلسازی ترک:

تاکنون روابط کلی در مورد روش المان محدود توسعه یافته بیان گردید. در این قسمت روابط ویژهٔ مدلسازی ترک گفته میشود.

در روش المان محدود توسعه یافته، مدلسازی ترک شامل مدل کردن دو قسمت از ترک میباشد. یکی مدل کردن نوک(های) ترک و دیگری وجوه آن است. تفاوت این دو قسمت در آن است که در اطراف نوک ترک، تمرکز تنش بسیار بالایی وجود دارد در حالیکه در مورد دو لبهٔ ترک چنین نیست ولی ناپیوستگی تغییر مکانی را از لبهٔ بالایی ترک تا لبهٔ پایینی آن ممکن است داشته باشیم. بنابراین پیداست که برای مدلسازی این دو قسمت باید از دو نوع تابع غنیساز متفاوت استفاده کرد. رابطهٔ (۳–۳) برای مدلسازی ترک در داخل کل محیط به صورت زیر درمی آید(Moes, et al, 1999): $\mathbf{u}^{h}(\mathbf{x}) = \sum_{\substack{I \ n_{I} \in \mathbf{N}}} \phi_{I}(\mathbf{x}) \mathbf{u}_{I} + \sum_{\substack{J \ n_{J} \in \mathbf{N}^{g}}} \mathbf{b}_{J} \phi_{J}(\mathbf{x}) \operatorname{H}(\mathbf{x}) + \sum_{\substack{k \in \mathbf{K}^{1}}} \phi_{k}(\mathbf{x}) \left(\sum_{l} \mathbf{c}_{k}^{l1} \operatorname{F}_{l}^{1}(\mathbf{x})\right)$ $+ \sum_{\substack{k \in \mathbf{K}^{2}}} \phi_{k}(\mathbf{x}) \left(\sum_{l} \mathbf{c}_{k}^{l2} \operatorname{F}_{l}^{2}(\mathbf{x})\right)$ (Δ - \mathbb{T})

در رابطهٔ (۳–۵) \mathbf{b}_{J} (\mathbf{b}_{k} و \mathbf{b}_{J} درجات آزادی گرهی اضافی، (\mathbf{x}) $\mathbf{F}_{l}^{1}(\mathbf{x})$ و (\mathbf{x}) $\mathbf{F}_{l}^{2}(\mathbf{x})$ توابع تغییر مکانی دوبعدی نزدیک نوک ترک میباشند که به ترتیب برای مدل کردن نوک اول و دوم ترک است که برای کامپوزیتها در بخش بعد به دست آمدهاند. (\mathbf{x}) هم تابع تعمیم یافتهٔ هویساید است که مثبت است اگر \mathbf{x} در بالای ترک قرار گیرد در غیر این صورت منفی است. مطابق (۳–۴)۰ چنانچه \mathbf{e}_{n} بردار یکهٔ عمود بر امتداد ترک باشد به گونهای که $\mathbf{e}_{x} = \mathbf{e}_{x} \times \mathbf{e}_{n} = \mathbf{e}_{z}$ بردار یکهٔ عمود بر امتداد ترک باشد در این صورت داریم

 $H(\mathbf{x}) = \begin{cases} +1 \quad ; (\mathbf{x} - \mathbf{x}^*) \cdot \mathbf{e}_n > 0 \quad \text{is } \mathbf{x} \in \mathbf{x}^* \\ -1 \quad ; (\mathbf{x} - \mathbf{x}^*) \cdot \mathbf{e}_n < 0 \quad \text{is } \mathbf{x} \in \mathbf{x}^* \end{cases}$ (7-7)



شکل(۴-۳):بردارهای یکهٔ عمودی و مماسی در تابع هویساید تعمیم یافته برای نقطهای مانند *x که نزدیکترین نقطه بر روی ترک به نقطهٔ x است.

از این تابع در شبیهسازی دو لبهٔ ترک، و نه نوک آن، استفاده می شود. با نگاهی به رابطهٔ (۳-۶)، می توان دریافت که این تابع دو مقداره دارای یک ناپیوستگی بر روی ترک است که به همین علت هم از این تابع برای مدلسازی دو لبهٔ ترک استفاده می شود. نحوهٔ انتخاب گرهها برای غنی سازی با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید بدین ترتیب است که چنانچه در حوزهٔ تاثیر یک گره، ترکی وجود داشته باشد، بدون آنکه نوک ترک در آن حوزه باشد، آن گره با تابع نامبرده شده غنی سازی می گردد بدین معنی که برای هر درجهٔ آزادی که در آن گره تعریف شده باشد به همان اندازه و در همان جهات هم درجات آزادی اضافی ناشی از تابع تعمیم یافتهٔ هویساید گذارده می شود تا با بتوان ناپیوستگی را در تغییر مکان در هر دو جهت مدلسازی کرد (در ۰ شکل (۳–۵)، این گره ها با دایره مشخص شده اند).



شکل(۳–۵): انتخاب نقاط برای غنیسازی، نقاطی که با دایره مشخص شدهاند با تابع تعمیمیافتهٔ هویساید و نقاطی که با مربع مشخص شدهاند با توابع نزدیک نوک ترک غنیسازی میشوند.(Mohammadi,2008)

۳-۴-۳- توابع نزدیک نوک ترک در محیط همسانگرد:

توابع ارتقاء نزدیک نوک ترک نقش مهمی را در شبیه سازی و محاسبهٔ دقیق تنش ها و تغییر مکان ها بخصوص در نزدیکی نوک ترک دارا هستند. برای این کار لازم است که ابتدا رابطهٔ مربوط به تغییر مکان ها در حالت دوبعدی در شرایطی که یک جسم همسانگرد تحت تاثیر بارگذاری عمومی مودهای مرکب⁽ است را ذکر کنیم. اگر محورهای محلی قطبی (r, θ) را در نوک ترک به صورتی که در شکل (۳-۶) دیده می شود در نظر بگیریم روابط مربوط به تغییر مکانها در اطراف نوک ترک به صورت زیر خواهد بود

¹ General mixed mode loadings

$$(Y-\Psi)$$

$$u = \frac{K_{I}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \left\{ \cos(\theta/2) \left[\kappa - 1 + 2\sin^{2}(\theta/2) \right] \right\} + \frac{K_{II}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \left\{ \sin(\theta/2) \left[\kappa - 1 + 2\cos^{2}(\theta/2) \right] \right\}$$

$$(\lambda - \Psi)$$

$$u = \frac{K_{I}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \left\{ \sin(\theta/2) \left[\kappa + 1 - 2\cos^{2}(\theta/2) \right] \right\} - \frac{K_{II}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \left\{ \cos(\theta/2) \left[\kappa - 1 - 2\sin^{2}(\theta/2) \right] \right\}$$

$$(\lambda - \Psi)$$

$$U = \frac{K_{I}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \left\{ \sin(\theta/2) \left[\kappa + 1 - 2\cos^{2}(\theta/2) \right] \right\} - \frac{K_{II}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \left\{ \cos(\theta/2) \left[\kappa - 1 - 2\sin^{2}(\theta/2) \right] \right\}$$

$$(\lambda - \Psi)$$

$$\delta = \begin{cases} 3 - 4\nu & \text{for plane strain} \\ \frac{3 - \nu}{1 + \nu} & \text{for plane stress} \end{cases}$$

$$(\Psi - \Psi)$$

و ۷ ضریب پواسون در محیط همسانگرد میباشد.



شکل (۲-۶): محورهای محلی قطبی ig(r, hetaig) که در دو سر ترک تعریف شدهاند.

برای آنکه بتوان فضای تغییرمکانی موجود در روابط (۳–۷) و (۳–۸) را شبیهسازی کرد، به توابعی نیاز است که تمامی تغییرمکانهای ممکن در این روابط را پوشش دهد. این توابع را میتوان این چنین انتخاب کرد (Dolbow,1999):

$$\left\{F_{l}(r,\theta)\right\}_{l=1}^{4} = \left\{\sqrt{r}\cos\frac{\theta}{2}, \sqrt{r}\sin\frac{\theta}{2}, \sqrt{r}\sin\theta\cos\frac{\theta}{2}, \sqrt{r}\sin\theta\sin\frac{\theta}{2}\right\}$$
(1.-7)

که در توابع بالا (r, θ) با توجه به ۱۰ شکل (۳–۶) در مختصات محلی واقع بر نوک ترک تعیین می گردند. این توابع همان توابع ارتقاء هستند که باید در المان محدود توسعه یافته در محیط همسانگرد از آنها بهره برد. نحوهٔ انتخاب گرههایی که باید غنی سازی گردند هم مشابه حالت قبل است بدین ترتیب که مطابق ۲ تنها در

گرههایی عمل غنیسازی، بوسیلهٔ توابع نزدیک نوک ترک انجام می شود که نوک ترک در حوزهٔ تاثیر آن توابع وجود داشته باشد (در ۱۰ این نقاط با مربع مشخص شدهاند). نکتهای که در رابطهٔ (۳-۱۰) دیده می شود آن است که تابع $\frac{\theta}{2}$ مقدار تابع از \sqrt{r} تا \sqrt{r} تا تابع دیگر در دو طرف می کند و این نشانهٔ ناپیوسته بودن تابع در طول دو وجه ترک می باشد در حالیکه سه تابع دیگر در دو طرف این بازه به یک مقدار ختم می شوند به عبارت دیگر در دو وجه ترک می مقدار یکسانی را اختیار می کنند. همانطور که از رابطهٔ (۳-۱۰) پیداست چهار تابع برای مدل سازی نوک ترک لازم است. با توجه به اینکه در محیط دوبعدی، در حالتهای تنش و کرنش صفحهای برای هر گره دو درجهٔ آزادی حرکتی، و نه چرخشی، در نظر گرفته می شود، در مجموع در هر گرهای که نیاز به غنی سازی با توابع نزدیک نوک ترک داشته باشد باید نظر گرفته می شود، در محموع در هر گرهای که نیاز به غنی سازی با توابع نزدیک نوک ترک داشته باشد باید (کر گرفته می شود، در محموع در هر گرهای که تاثیر هر چهار تابع را در هر راستا نشان می دهد. البته باشد باید نظر گرفته می شود، در محموع در هر گرهای که تاثیر هر چهار تابع را در هر راستا نشان می دهد. البته در کار (Dolbow,1999) صحبت از نوع دیگری از تابع ارتقاء شده است که از این تابع به جای تابع \sqrt{r} می (Dolbow,1999) می تابع را می توان مطابق ۵ شکل (۳–۶) در مختصات محلی (x, y) واقع بر نوک ترک به ترتیب زیر تعریف کرد

$$\tilde{\mathbf{R}}(\mathbf{x}) = \mathbf{R}(x, y) \cdot \mathbf{H}(\mathbf{x}) \tag{11-7}$$

و

$$R(x, y) = \begin{cases} 3\left(\frac{x}{l_c}\right)^2 + 2\left(\frac{x}{l_c}\right)^3 & \text{for } x \le 0\\ 0 & \text{for } x \le 0 \end{cases}$$
(17-7)

که در رابطهٔ (۳–۱۲) l_c طول مشخصهٔ المان حاوی نوک ترک^۱ است و برای مثال چنانچه این المان مستطیل شکل باشد l_c برابر جذر مساحت آن المان می گردد. در تحقیق (Dolbow,1999) علت استفاده از این تابع ساده بودن استفاده از آن و نیز سهولت گسترش آن به مسائل سه بعدی و نیز هموار بودن آن ذکر شده است. به علت آنکه این تابع از روابط تحلیلی به دست نیامده و نیز به علت آنکه شرایط به دست آوردن آن همان شرایط متداول استخراج چنین توابعی، یعنی استفاده از جوابهای تحلیلی نبوده، از سوی محققین اوردن با استقبال چندانی روبرو نشده است.

¹ Characteristic length of elements containing crack-tip

۳-۵- پیاده سازی روش المان محدود توسعه یافته:

در روشهای موجود در تحلیل پدیدههای فیزیکی، یکی از روشهای پر کاربرد، روشهای عددی میباشند. با توجه به اینکه در رخدادهای پیچیده و یا حتی کمی مشکل فیزیکی، همواره نمیتوان از روشهای تحلیلی پارامتری استفاده کرد و به علت آنکه انباشت پارامترها و ساده نشدن آنها احتیاج به قدرت محاسبه و تحلیل بالایی دارد و هنوز هم دستگاههای محاسباتی امروزی توان انجام این حجم عظیم محاسبهها را ندارند؛ کاربرد دستهٔ تحلیل عددی رو به گسترش است.

با توجه به اینکه در روشهای عددی همواره مشکلاتی وجود دارند که در تئوری چنین مشکلاتی وجود ندارند لزوم پیادهسازی هر روش عددی بر پایهٔ تئوری آن و رفع مشکلاتی که گاه سرچشمهای بسیار جزیی و پیش-پا افتاده دارند ضروری به نظر میرسد.

در این قسمت سعی می شود که ابتدا نحوهٔ تشکیل ماتریس های سختی و نیرو گفته شود و سپس نکاتی نیز در مورد نحوهٔ انتخاب نقاط برای ارتقاء و انتگرالگیری گفته شود. پس از آن نحوهٔ محاسبهٔ ضرایب شدت تنش که پارامتری مهم در مکانیک شکست جهت تشخیص وضعیت ترک و احتمال گسترش آن و جهت رشد ترک است با استفاده از نتایج المان محدود ذکر می شود.

۳–۵–۱– تشکیل ماتریسها:

معادلهها و ماتریسهایی که در روش المان محدود توسعه یافته، جهت حل باید تشکیل شوند دارای روندی بسیار شبیه به المان محدود متداول هستند. سیستم معادلات تفکیک شدهٔ خطی در روش المان محدود توسعه یافته، به شکل کلی آن، به صورت زیر میباشد:

$\mathbf{K}\mathbf{d} = \mathbf{f} \tag{17-7}$

که در آن K ماتریس سختی، d بردار درجات آزادی (هم برای درجات متداول المان محدود و هم درجات آزادی اضافی مرتبط با ارتقاء) و f بردار مربوط به نیروهای خارجی میباشد. ماتریسهایی را که به صورت

.

 \mathbf{f} و \mathbf{K} و آورد. ماتریسهای \mathbf{K} و آورد. ماتریسهای از محاسبه و سرهم کردن همان ماتریسها در هر المان به دست آورد. ماتریسهای \mathbf{K} و \mathbf{f} را با روابط زیر میتوان محاسبه کرد:

$$\mathbf{k}_{ij}^{e} = \begin{bmatrix} \mathbf{k}_{ij} & \mathbf{k}_{ij} & \mathbf{k}_{ij} \\ \mathbf{k}_{ij}^{au} & \mathbf{k}_{ij}^{aa} & \mathbf{k}_{ij}^{ab} \\ \mathbf{k}_{ij}^{bu} & \mathbf{k}_{ij}^{ba} & \mathbf{k}_{ij}^{bb} \end{bmatrix}$$
(14-7)

$$\mathbf{f}_{i}^{e} = \left\{ \mathbf{f}_{i}^{u} \quad \mathbf{f}_{i}^{a} \quad \mathbf{f}_{i}^{b1} \quad \mathbf{f}_{i}^{b2} \quad \cdots \quad \mathbf{f}_{i}^{bm} \right\}^{\mathrm{T}}$$
(1Δ-٣)

که

$$\mathbf{k}_{ij}^{rs} = \int_{\Omega^{e}} (\mathbf{B}_{i}^{r})^{\mathrm{T}} \mathbf{D} \mathbf{B}_{j}^{s} \, \mathrm{d}\Omega, \quad r, s = u, a, b$$
(19-7)

$$\mathbf{f}_{i}^{u} = \int_{\partial \mathcal{Q}_{i}^{h} \cap \partial \mathcal{Q}^{e}} \varphi_{i} \bar{\mathbf{t}} \, \mathrm{d} \, \Gamma + \int_{\mathcal{Q}^{e}} \varphi_{i} \mathbf{b} \, \mathrm{d} \, \mathcal{Q} \tag{1V-T}$$

$$\mathbf{f}_{i}^{a} = \int_{\partial \mathcal{Q}_{i}^{h} \cap \partial \mathcal{Q}^{e}} \varphi_{i} H \bar{\mathbf{t}} \, \mathrm{d} \, \Gamma + \int_{\mathcal{Q}^{e}} \varphi_{i} H \mathbf{b} \, \mathrm{d} \, \mathcal{Q} \tag{1} \mathbf{h} - \mathbf{\tilde{\mathbf{T}}}$$

$$\mathbf{f}_{i}^{b\alpha} = \int_{\partial\Omega_{i}^{b} \cap \partial\Omega^{e}} \varphi_{i} F_{\alpha} \,\overline{\mathbf{t}} \, \mathrm{d}\Gamma + \int_{\Omega^{e}} \varphi_{i} F_{\alpha} \, \mathbf{b} \, \mathrm{d}\Omega \qquad \alpha = 1, 2, 3 \, \cdots \, m \tag{19-7}$$

که Ω^{e} فضای یک المان است، Ω^{h} فضای المانی است که در آن ترک وجود دارد، Ω کل فضای مساله، Ω^{e} مرزهای مربوط به فضای Ω^{n} بردار نیروی وارد بر مرزها و \mathbf{b} بردار نیروی بدنه Ω^{n} است. در روابط $\partial \Omega$ مرزهای مربوط به فضای Ω^{n} بردار نیروی وارد بر مرزها و \mathbf{b} بردار نیروی بدنه Ω^{n} است. در روابط (-0.00) و (-0.00) و (-0.00) به تعداد توابع نزدیک نوک ترک وابسته است و برای مساله که ترک در یک محیط همسانگرد و یا دوسانگرد باشد برابر \mathcal{T} برای ترکی که در بین دو محیط همسانگرد متفاوت قرار دارد برابر \mathcal{T} در رابط و در انتها برای ترکی که در بین دو همسانگرد قرار دارد برابر \mathcal{T} می باشد. \mathbf{B} در رابط (-0.00) ماتریس مشتق توابع شکلی می باشد :

$$\mathbf{B}_{i}^{u} = \begin{bmatrix} \varphi_{i,x} & 0\\ 0 & \varphi_{i,y}\\ \varphi_{i,y} & \varphi_{i,x} \end{bmatrix}$$

$$\mathbf{B}_{i}^{a} = \begin{bmatrix} (\varphi_{i}H)_{,x} & 0\\ 0 & (\varphi_{i}H)_{,y}\\ (\varphi_{i}H)_{,y} & (\varphi_{i}H)_{,x} \end{bmatrix}$$

$$(\Upsilon 1 - \Upsilon)$$

$$\mathbf{B}_{i}^{b} = \begin{bmatrix} \mathbf{B}_{i}^{b1} & \mathbf{B}_{i}^{b2} & \mathbf{B}_{i}^{b3} & \cdots & \mathbf{B}_{i}^{bm} \end{bmatrix}$$
(11-17)

¹ Body force

بنابراین نحوهٔ تشکیل ماتریسهای مورد نیاز در فرآیند تحلیل در روش المان محدود توسعه یافته ذکر گردید. اما در روند انتگرالگیری برای محاسبهٔ برخی درایههای ماتریسها مشکلاتی وجود دارد که در بخش بعدی به آنها و راه حلشان پرداخته می شود.

همانطور که تا کنون گفته شد در تقریب المان محدود توسعه یافته نیاز است که از توابعی جهت ارتقاء استفاده شود که در فصل قبل شرح داده شدند. برخی از این توابع و مشتقات آنها در طول ترک ناپیوسته هستند و در این صورت اگر المان حاوی ترک بر اساس مکان ترک به دو بخش تقسیم نشود، مسالهای که اغلب در المان محدود توسعه یافته رخ میدهد ولی در المان محدود متداول چنین پدیدهای را نخواهیم داشت زیرا مشبندی بر اساس شکل ناپیوستگیها و سایر مرزها صورت میگیرد و امکان ندارد که یک ترک درون یک المان قرار داشته باشد، باید برخی از نکات را در مورد انتگرالگیری در نظر گرفت. در این موارد استفاده از قوانین گاوس^۱ معمولی برای انتگرالگیری از اینچنین توابع ناپیوستهای نمیتواند متضمن جواب دقیق در مساله باشد. برای روشن شدن مساله بهتر است به مثالی که در تحقیق «Sukumar آمده اشاره شود.

فرض کنید که یک تابع ناپیوسته (
$$C^{-1}$$
) و نیز یک تابع پیوستهٔ قطعهای^۲ (C^{0}) در بازهٔ Ω در طول (۰/۱۰۵)
) مطابق ۰شکل(۳–۷) وجود داشته باشد و هدف آن باشد که مقدار عددی انتگرال زیر محاسبه شود
 $I[f] = \int_{\Omega} f(x) dx$

با استفاده از روش گاوس تقریب زیر را وجود دارد:
$$J\sum_{k=1}^{n}w_{k}f(\xi_{k})$$
 (۲۴-۳)

که $_{\lambda}^{\lambda}$ و $_{\lambda}^{W}$ به ترتیب نقاط و ضرایب وزنی گاوسی در روش گاوسی مرتبهٔ n و J ژاکوبین مربوط به تبدیل مختصات بوده و در این مساله $J = dx/d\xi = 3/4$. مقدار دقیق این انتگرالها ۵/۰ و ۲/۵۰ به ترتیب برای توابع پیوستهٔ قطعهای و ناپیوسته میباشد. در جدول(۳–۱)۰ نتایج مربوط به استفاده از مرتبههای متفاوت روش گاوس نشان داده شده است. همانطور که دیده میشود روش گاوسی برای انتگرالگیری از چنین توابعی از دقت مناسبی برخوردار نیست. برای رفع این مشکل کافی است که بازهٔ مورد انتگرال گیری به دو بازهٔ (۱۰۰) و (۵/۰۰) به ترتیب از چنین مشکل کافی است که بازهٔ مورد انتگرال گیری به دو بازهٔ (۱۰۰) و (۵/۰۰) و (۵/۰۰) تقسیم کرده و روش گاوس در هر یک از بازهها به صورت مستقل اعمال گردد.

¹ Gaussian rule

I[f]

² Piece-wise continuous function



شکل(۲–۲): تابع ناپیوسته C^{-1} و تابع پیوستهٔ قطعهای C^0 ، مقدار تابع ناپیوسته در نقطهای به طول صفر پرشی از ۵/۰– به ۱

دارد.

جدول(۲-۱): مقادیر محاسبه شده با استفاده از روش گاوس برای یک تابع ناپیوسته و یک تابع پیوستهٔ قطعهای.

نوع تابع	مرتبهٔ روش گاوس مورد استفاده	_ی مقدار عددی محاد شدہ	محاسبه مقدار دقیق
C^{-1}	١	۱/۵۰۰۰	۰/۷۵
	٢	•/٣٧۵•	
	۵	•/۶٩۵•	
	۷	•/81•1	
	١٠	•/V•V۵	
C^{0}	١	•/٣٧۵•	• / ۵
	٢	•/۵۱۲۳	
	۵	• / ۵ • ۶۶	
	۷	•/۴٩٩۶	
	١.	•/۵•۱۵	

حال که به لزوم انتگرال گیری ویژهای که باید در توابع ناپیوسته اعمال گردد پیبرده شد، به بحث نحوهٔ انتگرال گیری در المان محدود توسعه یافته میپردازیم. در المان محدود توسعه یافته برای رفع این مشکل از
تقسیم بندی المان ^۱ استفاده می شود. بدین مفهوم که چنانچه المانی حاوی ترک باشد و در نتیجه یک و یا چند گره آن با توابع ارتقاء و یا تابع تعمیم یافتهٔ هویساید، که در هر دو توابع ناپیوسته هم وجود دارد، غنی-سازی شده باشد، المان به منظور انتگرال گیری به چند بخش تقسیم می شود. نحوهٔ تقسیم بندی به صورت تقسیم المان به زیرمثلثها^۲ و یا زیرچهارضلعی^۳ می باشد که توسط (Dolbow, 1999) ارائه شده است. در اینجا باید تاکید کرد که تقسیم بندی تنها به علت انتگرال گیری می باشد و المان عملاً به چند المان دیگر تفکیک نمی شود و هیچ درجهٔ آزادی به مساله اضافه نمی شود.

۳-۵-۲-۱- روش تقسیمبندی به زیر مثلثها:

در این روش المانهایی که دارای تقاطعی با ترک هستند مطابق شکل (۳–۸) به زیر مثلثهایی تقسیم می-شوند. تقسیم بندی بر اساس مکان ترک صورت می گیرد. هر یک از قسمتهای موجود در دو طرف ترک خود به تعدادی مثلث تقسیم می شود و در هر یک از مثلثها قانون گاوس جهت انتگرال گیری اعمال می شود. این روش از دقت مناسبی برخوردار است. این کار هیچ ارتباطی با مش بندی ندارد و تنها یک ترفند برای حل مشکل عددی موجود در انتگرال گیری توابع ناپیوسته می باشد.



شکل(۳–۸) : تقسیم بندی المانهای در گیر با ترک به زیرمثلث جهت انتگرال گیری.

¹ Element partitioning

² Sub-triangles

³ Sub-quads

۳-۵-۲-۲- روش زیرچهارضلعی:

با اینکه روش تقسیم،بندی به زیرمثلثها از دقت مناسبی در مسایل خطی برخوردار است ولی برای مسایل در گیر با مواد الاستوپلاستیک این روش قابل کاربرد نیست. به عنوان مثال، در حین گسترش ترک در مواد الاستوپلاستیک، در هر نمو، فضای تقریب تغییر میکند، بدین معنا که میدان جابجایی باید در مراحل متوالی محاسبه، جدیدسازی گردد. در واقع در این حالات رفتار ماده نسبت به بارهایی که به آن وارد میشود تابع تاریخچهٔ بارگذاری میباشد و در هر نمو لازم است که تنشها و تاریخچهٔ بارگذاری به نقاط جدید گاوسی انتقال داده شود. این کار در روش زیرمثلثها که نحوهٔ تقسیم،بندی المان و تشکیل زیر مثلثها به شکل ترک انتقال داده شود. این کار در روش زیرمثلثها که نحوهٔ تقسیم،بندی المان و تشکیل زیر مثلثها به شکل ترک وابسته است و در هر نمو ممکن است تغییر کند، تقریباً غیر ممکن است، زیرا در نقاط جدید گاوسی، نمی- وابسته است و در هر نمو ممکن است تغییر کند، تقریباً غیر ممکن است، زیرا در نقاط جدید گاوسی، نمی- توان تاریخچهٔ بارگذاری را دنبال کرد. به همین منظور هم باید از روشی استفاده شود که مستقل از شکل ترک توان تاریخچهٔ بارگذاری را دنبال کرد. به همین منظور هم باید از روش است، زیرا در نقاط جدید گاوسی، نمی- وابسته است و در هر نمو ممکن است تغییر کند، تقریباً غیر ممکن است، زیرا در نقاط جدید گاوسی، نمی- توان تاریخچهٔ بارگذاری را دنبال کرد. به همین منظور هم باید از روش استفاده شود که مستقل از شکل ترک، یون صرفنظر از نوع المان و شکل ترک، المان به تعدادی چهار ضلعی کوچکتر تقسیم میشود و این روش صرفنظر از نوع المان و شکل ترک، المان به تعدادی چهار ضلعی کوچکتر تقسیم میشود و این روش صرفنظر از نوع المان و شکل ترک، المان به تعدادی چهار ضلعی کوچکتر تقسیم میشود و این روش صرفنظر از نوع المان و شکل ترک، المان به تعدادی چهار ضلعی کوچکتر تقسیم میشود و این روش صرفنظر ای برد.



شکل(۳-۹): تقسیم بندی المانهای در گیر با ترک به زیر چهارضلعیها جهت انتگرال گیری

این روش از لحاظ صرف وقت نسبت به روش زیرمثلثها زمانبری کمتری دارد، زیرا بدون در نظر گرفتن شکل ترک، المان را تقسیمبندی میکند و روند تقسیمبندی احتیاجی به پردازش شرایط مختلف ندارد.

$$\begin{aligned} \mathbf{P} - \mathbf{P} - \mathbf{Iirstip} \ \mathbf{Z}_0 \mathbf{eal} \ \mathbf{zpirel} \mathbf{I}_0 \mathbf{ralle}. \\ \text{ is constrained by the set of t$$

 A^- و A^- و ناپایداری حال مبار A^- و نا A^- در نظر گرفته شود. در شکل (۳–۱۰) نحوهٔ تعیین A^+ و A^- برای گره J نشان داده شده است.



. \mathbf{J} شکل(۳–۱۰): تعیین A^+ و A^- برای گره

در این بخش هدف آن است که نحوهٔ انتخاب گره در دو روش انتگرالگیری که در قسمتهای قبل توضیح داده شد شرح داده شود. فرض کنید که در یک المان روش انتگرالگیری بر اساس روش زیرچهارضلعیها باشد در این صورت شرطارتقاء با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید، علاوه بر شرط گفتهٔ شدهٔ قبل، آن است که حداقل یک نقطهٔ گاوسی متعلق به هر کدام از زیر چهار ضلعیها در حوزهٔ تاثیر گره مورد نظر در دو طرف ترک وجود داشته باشد. در ۰ شکل (۳–۱۲) گره J باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید ارتقاء یابد، زیرا در دو طرف طرف ترک وجود داشته باشد. در ۰ شکل (۳–۱۲) گره J باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید ارتقاء یابد، زیرا در دو ترک وجود داشته باشد. در ۰ شکل (۳–۱۲) گره J باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید ارتقاء یابد، زیرا در دو ترک وجود داشته باشد. در ۰ شکل (۳–۱۲) گره J باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید ارتقاء یابد، زیرا در دو طرف ترک وجود دارد. حتی اگر ترکی یکی از المانهای موجود در حوزهٔ تاثیر گرهی را قطع کند ولی نقطهٔ گاوسی در دو طرف ترک در حوزهٔ تاثیر آن گره قرار نداشته باشد، آن گره با وجود قطع شدن یکی از المانهای موجود در حوزهٔ تاثیر آن، ارتقاء نمییابد. این مطلب در شکل (۳–۱۳) با وجود قطع شدن یکی از المانهای موجود در حوزهٔ تاثیر آن، ارتقاء نمییابد. این مطلب در شکل (۳–۱۳)

ک	ِ ئر								
Г			>´						
L	\times	ž	×	\times	\times	\times	\times	\times	
L	×	×	\times	\times	\times	\times	\times	\times	
L	ł×.	\times							
Ł	\times								
Г	\times	\times	\times	r	\times	\times	\times	\times	Γ
L	\times								
L	\times								
	\times								
F									F

شکل(۳-۱۲): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره J وجود دارد و آن گره باید با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید

ارتقاء يابد.

رک	ú				ىنى	گاود	نقاط		
Г						- /			
Ľ	\times	\times	\times	\times	\times	×	\times	\times	
ľ	\times								
L	\times								
L	\times								
Г	\times	\times	\times	X	\times	\times	\times	\times	
L	\times								
L	\times								
L	\times								

شکل(۳-۱۳): در دو طرف ترک نقاط گاوسی متعلق به حوزهٔ تاثیر گره J وجود ندارد و آن گره نباید با تابع تعمیم یافتهٔ

هويسايد ارتقاء يابد.

در روش زیرمثلثها همان شرط اول، شرط لازم و کافی برای ارتقاء با تابع تعمیم یافتهٔ هویساید است، زیرا اگر ترکی یکی از المانهای متعلق به حوزهٔ تاثیر یک گره را قطع کند حتماً در دو طرف ترک زیرمثلثها ساخته میشوند و در نتیجه حتماً نقاط گاوسی در دو طرف ترک وجود خواهد داشت. در مورد ارتقاء یک گره با توابع نزدیک نوک ترک هم باید گفت که کافی است که نوک ترک در حوزهٔ تاثیر آن گره وجود داشته باشد. نکتهٔ قابل ذکر در این انتخاب آن است که چنانچه گرهی شرط اخیر را نداشته باشد و با توابع نزدیک نوک ترک ارتقاء یابد، اگر به ترک نزدیک باشد، فقط با این کار تعدادی درجهٔ آزادی زائد به مدل اضافه خواهد شد بدون آنکه بر دقت محاسبات افزوده شود و اگر آن گره نسبتاً از ترک دور باشد ارتقاء باعث میشود که محاسبات دچار خطا شود، زیرا فرمول های تغییرمکانی که از آنها جهت استخراج توابع نزدیک نوک ترک استفاده شد فقط در نزدیکی نوک ترک معتبرند و استفاده از آنها در مکانهای دور از نوک نزدیک نوک ترک استفاده شد فقط در نزدیکی نوک ترک معتبرند و استفاده از آنها در مکانهای دور از نوک ترک اشتباه است.

 $-\mathbf{v}$ - **v** -

شامل نشود، W چگالی انرژی کرنشی^۲، برای مواد ارتجاعی خطی $\sigma_{ij}\varepsilon_{ij}$ (1/2) $\sigma_{ij}\varepsilon_{ij}$ امین مولفهٔ از بردار عمود بر T به سمت خارج، δ_{1j} دلتای کرونکر^۲ میباشند. باید توجه داشت که رابطهٔ (۳–۲۷) در دستگاه مختصات محلی که در نوک ترک تعریف میشود به نحوی که محور x_1 در امتداد ترک است. در شکل (۳– ۱۴) محور محلی نوک ترک و پارامترهای موجود در رابطهٔ (۳–۲۷) نشان داده شده است.

¹ Contour

² Strain energy density

³ Kronecker



شکل(۳–۱۴): مختصات محلی در نوک ترک و مسیر بستهٔ Γ و A سطح داخلی آن.

با توجه به اینکه در رابطهٔ (۳–۲۷) لازم است که بر روی یک مسیر انتگرالگیری انجام شو،د محاسبات عددی کاملاً به مقادیر تنش و تغییرمکانهای نقاط گاوسی محدودی وابسته خواهد شد و با اندک تغییری که در مسیر پیش آید نقاطی که باید از آنها در انتگرالگیری استفاده شود جابجا خواهند شد. چنانچه در یک و یا چند نقطهٔ محدود خطایی به وجود آید، در جواب نهایی خطا کاملاً ظاهر خواهد شد و از طرف دیگر انتخاب مسیر، کاملاً به وجود نقاط گاوسی وابسته خواهد شد. برای رفع چنین مشکلی باید به جای انتگرالگیری روی خط، انتگرال را بر روی سطح محاسبه کرد. برای دستیابی به این هدف میتوان از قانون دیورژانس استفاده کرد و انتگرال را بر روی سطح از رابطهٔ زیر به دست آورد: $J = \int (\sigma_{ij}u_{i,1} - W\delta_{1j})q_{i,j} dA$

که
$$A$$
 سطحی در اطراف نوک ترک است که توسط T فراگرفته شده است، p یک تابع هموار ⁽ دلخواهی است
به نحوی که بر روی نوک ترک مقدار آن برابر یک و بر روی مرز خارجی انتگرال، T ، برابر صفر است. تابع p
را میتوان به آسانی انتخاب کرد به این ترتیب که مقدار p را در گرههایی که بر روی T و یا در خارج آن قرار
دارند برابر صفر و در سایر گرههایی که درون T قرار دارند برابر یک قرار داده شود. به این ترتیب المانها را به
دو دسته میتوان تقسیم نمود یک دسته از المانها که مقدار p بر روی تمامی گرههای آنها یکسان است و
یک دسته که چنین نباشد. از آنجایی که در رابطهٔ (۳–۲۸) از مشتق تابع p استفاده شده است، تنها المان-

¹ Smooth

هایی در انتگرال گیری وارد خواهند شد که مقدار q در آنها تغییر کند. در شکل (۳–۱۵) یک مش منظم المان محدود نشان داده شده که مقادیر گرهی تابع q در درون مسیر بستهٔ T براساس روش ذکر شده مشخص شده است. در این شکل المانهایی که بر انتگرالگیری تاثیری نخواهند گذارد مشخص شدهاند. در روش سادهٔ ذکر شده، مقادیر تابع q را در نقاط گاوسی درون المانهایی که مقادیر گرهی آن تابع در آنها يكسان نيست، مي توان با استفاده از توابع گرهي آن المانها به نحو زير تعيين كرد $q(\mathbf{x}) = \sum_{i=1}^{nn} \varphi_i(\mathbf{x}) q_i$ (1-•)

که nn تعداد گرههای المانی است که نقطهٔ x درون آن قرار دارد و $arphi_i$ توابع شکلی آن المان است.



شکل(۳–۱۵): مقادیر گرهی تابع q در یک مش منظم المان محدود.

۳-۸- روش انتگرال اندر کنشی:

در این روش، میدانهای مجازی معرفی شده و به میادین واقعی اظافه شده تا شرایط مرزی واقعی مسئله ارضا شود. تنشها و کرنشها برای حالت مجازی باید به گونهای انتخاب شود که هم شرایط تعادل معادله، هم شرایط مرز بدون ترکشن ترک را در منطقه A^* ارضا کند. این میادین مجازی باید بطور مناسب و به گونهای انتخاب شود که رابطه بین ضرایب شدت تنش مود مرکب، انتگرال اندرکنشی برقرار سازد. انتگرال برای مجموع این دو حالت را می توان بصورت زیر تعریف کرد: J(79-77)

$$J = J^{act} + J^{aux} + M$$

که در آن J^{acr} و J^{acr} در ارتباط با حالتهای واقعی و مجازی بوده و M انتگرال اندرکنشی است و بصورت زیر تعریف می شوند:

$$J^{act} = \int_{A^*} \left[\sigma_{ij} \frac{\partial u_i}{\partial x_1} - W_s \delta_{1i} \right] \frac{\partial q}{\partial x_i} d\Gamma$$
(\mathbf{T} - \mathbf{T})

$$J^{aux} = \int_{A^*} \left[\sigma_{ij}^{aux} \frac{\partial u_i^{aux}}{\partial x_1} - W^{aux} \,\delta_{1i} \right] \frac{\partial q}{\partial x_i} d\Gamma \tag{(Y1-Y)}$$

$$M = \int_{\mathcal{A}^*} \left[\sigma_{ij} \frac{\partial u_i^{aux}}{\partial x_1} + \sigma_{ij}^{aux} \frac{\partial u_i}{\partial x_1} - W^M \,\delta_{1j} \right] \frac{\partial q}{\partial xj} d\,\Gamma \tag{(T-T)}$$

که مقادیر کارهای واقعی، مجازی و اندرکنشی به صورت زیر تعریف میشود:

$$W_s = \sigma_{ij} \varepsilon_{ij}$$

$$W^{aux} = \sigma_{ij}^{aux} \varepsilon_{ij}^{aux}$$
(٣۴-٣)

$$W^{M} = \frac{1}{2} (\sigma_{ij} \ \varepsilon_{ij}^{aux} + \sigma_{ij}^{aux} \ \varepsilon_{ij}) \tag{\mathcal{T}}$$

یک انتخاب برای حالت مجازی، میدانهای تنش و جابجایی در مجارت نوک ترک میباشد. از طریق رابطه انتگرال J با مقادیر ضریب تنش مود I و مود II

$$J = \frac{1}{E'} (K_I^2 + K_{II}^2)$$
(٣۶-٣)
(ابطه زیر بدست میآید:

$$M = \frac{2}{E'} \left(K_I K_I^{aux} + K_{II} K_{II}^{aux} \right) \tag{(YV-Y)}$$

$$K = \frac{E'}{2}M \tag{(\% - \%)}$$

و با انتخاب $1 = K_{II}^{aux} = 0$ و $K_{II}^{aux} = 0$ و $K_{II}^{aux} = 1$ و $K_{II}^{aux} = 1$ بدست آورد.

۹-۳- کاربرد روش XFEM در مدلسازی ترک هیدرولیکی:

(Lecampion,2008)روش XFEM را برای تحلیل فشار و بازشدگی یک ترک هیدرولیکی در محیط نفوذناپذیر به کار برد. کار وی اولین تحقیق ارائه شده در این زمینه است. در مدلسازی که توسط وی انجام

پارامترها در پارامتر بدون بعد $K_{_m}$ که به صورت:

$$K_{m} = \frac{K'}{(E'\mu'V)^{\frac{1}{2}}}$$
(۴1-۳)

تعریف می شود، جمع شده و در صورتی که K_m مقادیر بزرگی داشته باشد، مسئله به صورت چقرمگی غالب و در صورتی که کوچک باشد به صورت ویسکوزیته غالب حل می شود. در شرایطی که چقرمگی غالب باشد، λ برابر با $\frac{1}{2}$ و برای شرایط ویسکوزیته غالب، ، λ برابر با $\frac{2}{3}$ می باشد.

ترم نيروهاى گرهى متناظر با فشار داخلى P(x) در داخل ترک به صورت زير و در فرم تغييراتى مسئله الاستيک بيان مىشود: $f = \int P(x) \widetilde{\omega}(x) dx$

که در آن
$$U^{-} - U^{-} = \widetilde{0}$$
 بازشدگی قائم ترک و $\Omega_{I} \Delta \Omega_{I}$ مربوط به سطح ترک میباشد.
اگر از یک درونیابی خطی برای فشار داخلی سیال استفاده شود، با توجه به ترمهای اضافی مربوط به فشار در
(۲۴۹۳) (۲۴۹۳) (۲۴۹۳) (۲۹۸۳) (۲۹۹۳) (۲۹

$$(M_{nX})_{Am} = \int_{\Delta\Omega e} N_A(x) N_K(x) \Gamma_m(x) dx \qquad (\Delta \cdot - \nabla)$$

$$(M_{nX}) = \int_{\Omega} N_A(x) N_K(x) \Psi(x) dx$$

$$(M_{Xn})_{\ell A} = \int_{\Delta \Omega e} N_A(x) N_K(x) \Psi_\ell(x) dx$$
 ($\Delta 1- \Upsilon$)

$$(M_{XX})_{\ell m} = \int_{\Delta\Omega e} N_A(x) \Psi_{\ell}(x) N_K(x) \Gamma_m(x) dx \qquad (\Delta \Upsilon - \Upsilon)$$

که در آن $\Delta \Omega e$ سطح هر المان میباشد.

بدین ترتیب مقادیر نیروی گرهی در هر گره از المان مربوط بدست میآید. در فرمول بندی ارائه شده توسط (Lecampion,2008) همبستگی بین بازشدگی ترک و فشار داخلی ترک به صورت کامل ارائه نشده است و تنها، مقادیر نیروی گرهی از طریق فشار گرهی محاسبه میشود. فصل چهارم: فرمول بندی المان محدود توسعه یافته

۴-۱- مقدمه:

هدف این فصل، تهیه یک فرمول بندی ریاضی و محاسباتی از یک مدل عددی جهت آنالیز اندر کنش بین تغییر شکل محیط و جریان سیال در یک محیط متخلخل اشباع می باشد. در ابتدا فرمول بندی محاسباتی ارائه می شود و در ادامه نحوه مدل سازی ترک و قرار دادن آن در فرمول تشریح خواهد شد. می شود و در ادامه نحوه مدل سازی ترک و قرار دادن آن در فرمول تشریح خواهد شد. جهت مدل سازی انتشار یک ترک هیدرولیکی در یک محیط متخلخل اشباع، ابتدا معادلات تعادل و جریان سیال به صورت نموی مورد استفاده قرار گرفته و در یک برنامه المان محدود پیاده سازی می شود و سپس جهت مدل کردن ترک از روش المان محدود توسعه یافته استفاده می شود. مجهولات اولیه ^{*} لک که معرف تغییر در جابجایی در راستاهای x و y، و ^{*}A که معرف تغییر در فشار حفره ای سیال است، برای هر نقطه از محیط تعریف می شود.

۲-۴- فرمول بندی ریاضی: ۲-۴- معادله تعادل: معادله تعادل را می توان به صورت زیر نوشت: $\sigma_{ij,j} + F_i = m'\dot{V}_i + c'V_i = m'\frac{\partial^2 U_i}{\partial t^2} + c'\frac{\partial U_i}{\partial t}$ (۱-۴) که در آن: σ_{ij} که در آن: σ_{ij} : r_i : بار خارجی V_i r_i r_i

1- mass coeficient

²⁻ damping coefficient

مىباشد. معادله (۴–۱) را می توان به صورت فرم نموی زیر نوشت: $\Delta \sigma_{ii} + \Delta F_i - m' \Delta \ddot{U} - c \Delta U = 0$ (7-4) با صرف نظر کردن از ترمهای مربوط به سرعت و شتاب معادله (۴-۲) به صورت زیر در می آید: $\Delta \sigma_{ii,j} + \Delta F_i = 0$ (7-4) جهت سازگاری با معادله جریان سیال، روش باقیمانده وزنی (برای بدست آوردن فرم ضعیف معادله تعادل به کار گرفته می شود: $\int_{-\infty}^{\infty} (\Delta \sigma_{ij,j} + \Delta F_i) \omega \, dV = 0$ (4-4) انتگرال گیری از اجزای معادله (۴-۴) و تبدیل انتگرال حجمی به انتگرال روی سطح منجر به معادله زیر خواهد شد: $\int \Delta \sigma_{ij} n_j \omega ds - \int \Delta \sigma_{ij} \omega_{,j} dV = \int (-\Delta F_i) \omega dV$ (0-4) شرایط مرزی زیر در نظر گرفته میشود: - شرط مرزی تنش(شرایط مرزی طبیعی): $\Delta \sigma_{ij} n_{j} = \Delta \bar{t}_{s_{i}}$ (9-4) - شرط مرزی هندسی(شرایط مرزی ضروری): $U_i = \overline{U}_i$ (Y-4) اصل تنش موثر را نیز می توان به صورت زیر نوشت: $\Delta \sigma_{ii} = \Delta \sigma'_{ii} - \alpha \Delta p \delta_{ii}$ (λ-۴) که در آن: ^۲ ضريب بيوت $\alpha = 1 - (C_s / C_b)$ تانسور تنش موثر : σ'_{ii} دلتای کرانکر : δ_{ii}

¹⁻ weighted residual method

²⁻ Biot's coefficient

: ، ٢ : تراکم پذیری ذرات جامد

$$G_{s} : تراکم پذیری ماتریکس سنگ
 AP : تغییر در فشار خفره ای (فشاری مثبت)
 Ap . باقرار دادن (۴-۴) و (۴-۴) در (۴-۴) معادله
 a_{2} . باقرار دادن (۴-۸) و (۴-۹) در (۴-۴) معادله
 $(9-8)$ $V = \int_{S} \Delta \omega_{g} = \Delta \Delta \omega_{g} = \int_{S} \partial \omega_{g} = \int_{S} \partial \omega_{g} = \Delta \omega_{g} = (\delta \omega_{g} - \delta \omega_{g}) + \Delta (\omega_{g} - \delta \omega_{g}) - (\delta - \delta \omega_{g}$$$

می باشد.
ا فرض این که ترم مربوط به منبع جریان را می توان به صورت شرایط مرزی در نظر گرفت، معادله (۲۰-۲۲) را
می توان به صورت فرم اندیسی زیر نوشت:
(
$$(\rho v)_{LJ} = -(\phi n)$$
 ($(r - 1)$)
ا فرض عدم تغییر دانسیته سیال نسبت به فشار، معادله ($(r - 1)$) به صورت زیر در می آید:
($(r + 1)$ $\phi - e_{LJ}(r)$
($(r + 1)$ $\phi - e_{LJ}(r)$
($(r + 1)$)
 $= 0$ ($(r + 1)$

$$\begin{split} \phi_{i+\Delta V} &= \frac{(V_b + \Delta V_b) - (V_r + \Delta V_r)}{V_b + \Delta V_b} = \frac{(V_b + \varepsilon_V V_b) - (V_r + \Delta V_r)}{V_b + \varepsilon_V V_b} = \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\frac{(1 + \varepsilon_V) V_b - (V_r + \Delta V_r)}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\frac{V_b - V_r}{V_b} + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] = \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\frac{V_b - V_r}{V_b} + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] = \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \varepsilon_V - \frac{\Delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V} \left[\phi_i + \frac{\delta V_r}{V_b} \right] \\ &= \frac{1}{1 + \varepsilon_V}$$

$$v_{i} = -\frac{k_{ij}\gamma}{\mu}\frac{\partial z}{\partial x_{i}} - \frac{k_{ij}\gamma}{\mu}\frac{\partial \left(\frac{P}{\gamma}\right)}{\partial x_{j}} \tag{(TT-F)}$$

با توجه به اینکه از تغییر پذیری دانسیته سیال صرفنظر شده است و همچنین با صرفنظر کردن از اختلاف پتانسیل فشار در راستای z(برای مسائل دو بعدی در صفحه x در شرایط کرنش مسطح) سرعت سیال در هر نقطه از محیط بوسیله رابطه زیر با گرادیان فشار مرتبط می شود: $v_i = -\frac{k_{ij}}{2} \frac{\partial P}{\partial x}$

$$\psi_i = -\frac{\phi}{\mu} \frac{1}{\partial x_j}$$

از آنجا که مسئله در زمان حل میشود، پارامترهای ϕ و $\frac{\partial \phi}{\partial t}$ به صورت زیر تعریف میشود:

$$\phi = (1 - \theta)\phi_t + \theta\phi_{t+\Delta t} = \phi_t + \theta\Delta\phi_{t+\Delta t} = \phi_t + \theta \left[\frac{\varepsilon_V(1 - \phi_t)}{1 + \varepsilon_V}\right]$$
(°F-F)

$$\frac{\partial \phi}{\partial t} = \frac{\varepsilon_V (1 - \phi_t)}{1 + \varepsilon_V} \tag{(\%\Delta - \%)}$$

$$\boldsymbol{\omega} = [N_P]$$

$$\boldsymbol{\omega}_{,j} = [B_P]$$

(\mathcal{P}-\mathcal{F})

تعريف می شود. طبق اين تعريف معادله انتگرالی پيوستگی حاصل می شود:

$$\int_{S} \left[N_{T}\right]^{T} (\overline{v}_{i} n_{i}) dS - \int_{V} \left[B_{P}\right]^{T} v_{i} dV + \int_{V} \left[N_{P}\right] \frac{\partial \phi}{\partial t} dV = 0$$
(۳۷-۴)

قرار دادن
$$\phi$$
 و $\frac{\partial \phi}{\partial t}$ در معادله (۳۷–۴) منجر به معادله (۳۸–۴) خواهد شد:

$$\int_{s} \{N_{P}^{T}\} \rho_{t}(\overline{v}_{i}n_{i}) ds - \int_{V} \{B_{P}^{T}\} v_{i} dV + \int_{V} \{N_{P}^{T}\} \left(\frac{1-\phi_{t}}{1+\varepsilon_{v}}\right) \frac{\varepsilon_{v}}{\Delta t} \rho_{t} dV = 0 \qquad (۳\Lambda-4)$$

با جداسازی در مکان مقادیر مجهول گرهی به صورت زیر تعریف میشود:

برای روش کاملاً صریح $\theta = 0$ و برای روش کاملاً ضمنی $(\theta = 1)^{3}$

$$\begin{split} \Delta U_i &= [N] \{ \Delta U^* \} \\ \Delta \varepsilon_{ij} &= [B] \{ \Delta U^* \} \\ \Delta \varepsilon_V &= [C] \{ \Delta U^* \} \\ \Delta P_i &= [N_P] \{ \Delta P^* \} \\ \Delta P_{,j} &= [B_P] \{ \Delta P^* \} \end{split}$$
(3.17)

فشار سیال در هر گره و در هر زمان به صورت

$$P_i = P_t + \theta(\Delta P_t)$$
(۴۰-۴)
(۲۰-۴)
raccia می شود. بر طبق این رابطه سرعت سیال در هر گره و در هر زمان نیز از رابطه زیر بدست می آید:
 $v_i = -\frac{k_{ij} [B_P] \{P_t^*\}}{\mu} - \frac{k_{ij} \theta[B_P] \{\Delta P^*\}}{\mu}$

(47-4)

1- fully explicit

2- fully implicit

$$\int_{S} \{N_{P}^{T}\}(\overline{\nu}_{i}n_{i})ds + \int_{V} \{B_{P}^{T}\}\frac{k_{ij}\left[B_{P}\right]\left\{P_{i}^{*}\right\}}{\mu}dV + \int_{V} \{B_{P}^{T}\}\frac{k_{ij}\theta\left[B_{P}\right]\left\{\Delta P^{*}\right\}}{\mu} + \int_{V} \{N_{P}^{T}\}\left(\frac{1-\phi_{i}}{1+\varepsilon_{v}}\right)\frac{\left[C\right]}{\Delta t}\left\{\Delta U^{*}\right\}dV = 0$$

$$(1 - \frac{\phi_{i}}{2})\left[C\right]\left\{\Delta U^{*}\right\}dV = 0$$

$$(1 - \frac{\phi_{i}}{2})\left[C\right]\left\{\Delta U^{*}\right\}dV = 0$$

$$\int_{s} \{N_{P}^{T}\}(\overline{v}_{i}n_{i})ds = [Nv]$$
(47-4)

$$\int_{V} \left\{ B_{P}^{T} \right\} \frac{k_{ij} \left[B_{P} \right] \left\{ P_{i}^{*} \right\}}{\mu} dV = \left[BK1 \right]$$
(FF-F)

$$\int_{V} \left\{ B_{P}^{T} \right\} \frac{k_{ij} \theta[B_{P}]}{\mu} = [BK2]$$
(*\Delta-*)

$$\int_{V} \left\{ N_{P}^{T} \right\} \left(\frac{1 - \phi_{t}}{1 + \varepsilon_{v}} \right) \frac{[C]}{\Delta t} = [NC]$$
(F9-F)

بنابراین فرم نهایی المان محدود معادله پیوستگی خواهد شد:

$$[NC]{\Delta U^*} + [BK2]{\Delta P^*} = -[Nv] - [BK1]$$
 (۴۷-۴)
در معادله (۴۲-۴) $[Nv]$ بردار جریان سیالی است که از یک منبع جریان در مرز منبعث میشود، $[BK2]$
ترم جریان سیال در اثر سرعت سیال، $[BK1]$ نمایانگر تأثیر تغییر در سرعت و $[NC]$ معرف جریان سیال در
اثر جابجایی و تغییر شکل محیط میباشد.

۲-۲-۴ پروسه همبسته کردن معادلات:

فرم المان محدود معادلات تعادل و جریان سیال را میتوان جهت ایجاد سیستمی از معادلات که به طور هم-زمان حل میشوند، با یکدیگر همبسته نمود. در هر دو معادله مجهولات ΔU^* و ΔP^* نشان دهنده مقادیر نموی جابجاییها و فشار حفرهای سیال در نقاط گرهی مش و در طول نمو زمانی Δh میباشد. مقادیر نموی بدست آمده، برروی مقادیر قبلی جابجاییها و فشار در هر گره داخل محیط(که در زمان t بوده است) تأثیر گذاشته و مقادیر جدید برای زمان $t + \Delta t$ بدست خواهد آمد.

فرمول بندی کلی المان محدود به صورت نموی را می توان به شکل:

$$\begin{bmatrix}
K_{11} & K_{12} \\
K_{21} & K_{22}
\end{bmatrix} \left\{ \Delta U^* \\
\Delta P^* \right\} = \begin{cases}
F_1 \\
F_2
\end{bmatrix}$$
بیان نمود که در آن
$$K11 = \begin{bmatrix} K \end{bmatrix}$$

$K12 = -\left[K_{P}\right]$	(۵۰-۴)
K21 = [NC]	(21-4)
K22 = [Bk2]	(57-4)
$F1 = \{T_s\} + \{F\}$	(37-4)
F2 = -[BK1] - [Nv]	(54-4)

مىباشد.

باید توجه کرد که در صورت انتخاب مدل رفتاری الاستیک خطی برای مواد، معادلات تعادل و پیوستگی خطی میباشند و بنابراین نیازی به تکرار در چرخه حل مسئله نمیباشد. در روش ارائه شده، نشت جریان سیال از داخل ترک به درون توده سنگ در یک پروسه کاملاً همبسته با تغییر شکل سنگ مدل میشود. زیرا در این رویکرد، جریان مربوط به نشت سیال همانند جریان در داخل محیط توسط قانون دارسی مدل می شود که یک رابطه خطی بین سرعت و گرادیان فشار بیان میکند.

- ۴–۳– مدل کردن ترک در محیط متخلخل اشباع :
 - ۴–۳–۱– انتخاب توابع ار تقاء:

در ابن بخش، برای اینکه وجود ترک در داخل یک محیط متخلخل اشباع را بتوان مدل کرد، لازم است تا توابع ارتقاء مربوط به توسعه دادن روش المان محدود را تعریف و آن را در فرمول بندی المان محدود پیاده نمود. از آنجا که هدف این تحقیق، بررسی انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع به صورت کاملاً همبسته و به روش المان محدود توسعه یافته میباشد، باید رفتار ترک و بخصوص ناحیه مجاور نوک ترک مورد بررسی قرار گیرد و توابع لازم جهت ارتقاء میدانهای تنش و فشار سیال بدست آورده شود. برای ترک-های معمولی در یک محیط جامد، توابع ارتقاء میدان تنش موجود میباشد که در فصل سوم به آن اشاره شد. اما زمانی که ترک تحت بارگذاری داخلی سیال انتشار مییابد، لزوماً میدان تنش مجاور ترک، دارای درجه سینگولاریتی مشابه یک ترک عادی نمیباشد. علاوه بر این باید شرایط میدان فشار سیال در مجاورت نوک از طرفی دیگر تحقیقاتی که در زمینه رفتار نوک ترک در محیطهای نفوذناپذیر صورت گرفته است، الزاماً نمیتواند برای محیطهای متخلخل به کار رود؛ زیرا در این تحقیقات جریان نفوذ سیال از داخل ترک به محیط اطراف به صورت همبسته با جریان سیال در داخل ترک مورد بررسی قرار نمیگیرد؛ به عبارت دیگر از تأثیر محیط اطراف ترک بر روی چگونگی هدر روی سیال از ترک به محیط اطراف صرفنظر شده است. در حالی که در این تحقیق، هدف بررسی کاملاً همبسته به صورت آنچه با فیزیک مسئله مطابقت بیشتری دارد، میباشد. با این حال این مطالعات میتواند تا حد زیادی برای تحقیق مورد نظر به کار رود و نسبت به رفتار نوک ترک، دیدگاهی نسبی بدست آید.

شبیهسازی عددی انتشار ترک هیدرولیکی یک مسئله مشکل و پیچیده میباشد، زیرا دارای خصوصیات غیر خطی و غیر موضعی میباشد و این پیچیدگی، به دلیل وجود یک مرز متحرک، افزایش نیز مییابد. معادلات حاکم بر این فرایند شامل معادله تعادل که بازشدگی ترک را با میزان تنش و فشار داخلی مرتبط میکند، معادله روانسازی که حاکم بر جریان سیال در داخل ترک بوده و شرایط پیشروی ترک میباشد. علاوه بر این در محیطهای نفوذپذیر تأثیر محیط اطراف بر روی پیشروی ترک و سیال و همچنین نفوذ سیال از ترک به محیط اطراف و برعکس نیز مهم میباشد. معمولاً جریان سیال در محیط متخلخل از طریق قانون دارسی که یک رابطه خطی بین سرعت سیال و گرادیان فشار برقرار میکند نیز مدل میشود. رفتار نوک ترک در حالتهای مختلف بسته به اینکه محیطی که در آن، ترک انتشار میبابد، نفوذپذیر باشد یا نفوذناپذیر، متفاوت است. همچنین در هر کدام از این محیطها، رفتار نوک ترک تابع پارامترهای معرف خصوصیات رفتاری محیط و سیال میباشد.

همانطور که در فصل دوم بیان شد رفتار نوک ترک تابع رژیم گسترش ترک میباشد. این رژیم خود تابع این است که کدام یک از فرایندهای مرتبط با انتشار ترک هیدرولیکی، غالب بوده و انتشار ترک بیشتر تابع آن (Detournay,2003). است. این فرایند خود تابع یک مقیاس طولی میباشد که در مطالعات (Adachi,2003). (Garagash,1998) و (Hu,2005) معرفی شدهاند. بنابراین یک مدل عددی مناسب برای انتشار ترک هیدرولیکی باید قابلیت دخالت دادن المانهای خاص نوک ترک را که معرف شرایط خالب حاکم بر فرایند انتشار ترک این باید معرف شرایط خالب حاکم بر فرایند انتشار ترک هیدرولیکی میباشد که در مطالعات (Detournay,2003). (Hu,2003) و (Hu,2005) معرفی شدهاند. بنابراین یک مدل عددی مناسب برای انتشار ترک هیدرولیکی باید قابلیت دخالت دادن المانهای خاص نوک ترک را که معرف شرایط غالب حاکم بر فرایند انتشار ترک است را داشته باشد.

(Detournay,2004) دو رژیم محدود کننده انتشار ترک هیدرولیکی در محیطهای نفوذناپذیر را مورد بررسی قرار داد. این دو رژیم وابسته به این هستند که مقدار بیشتر انرژی در کدام یک از فرایندهای انتشار ترک و یا جریان سیال ویسکوز، مصرف شود. این دو رژیم که رژیم چقرمگی غالب و ویسکوزیته غالب نامیده می-شوند، رفتارهای متفاوتی از نوک ترک را ارائه میدهند. رفتار میدانهای تنش و فشار سیال در مجاورت نوک ترک در فصل دوم بیان شد.

در یک محیط نفوذناپذیر، رفتار نوک ترک تقریباً شناخته و حل شده است. حداقل در محدودهای که مکانیک شکست الاستیک خطی و تئوری روانسازی معتبر است. این روش حل برای حالتی که یک فضای خالی بین سیال شکافنده و نوک ترک وجود دارد نیز به صورت یک سینگولاریتی منفی ضعیف در فشار سیال مشخص می شود. در سنگهای نفوذناپذیر، فشار در فضای خالی نوک ترک صفر در نظر گرفته می شود.

(Detournay& Garagash,2000) با فرض صفر بودن فشار سیال در فضای خالی بین سیال شکافنده و نوک ترک، طول این فضای خالی را به عنوان یک پارامتر مجهول و بخشی از حل مسئله در نظر گرفتند. آنها رفتار متناظر با نوک ترک را برای فشار سیال و بازشدگی ترک در یک راه حل سینگولار ارائه دادند. این راه حل بر پایه فرض رسیدن سیال به نوک ترک در یک محیط جامد با چقرمگی صفر بدست آورده شد. فضای خالی موجود بین سیال و نوک ترک که به وسیله گرادیان زیاد فشار سیال و پراکندگی زیاد انرژی در سیال مشخص میشود، به شدت به شرایط نوک ترک وابسته میباشد.

(Detournay& Garagash,2003) با تمرکز بر روی محاسبه فشار حفرهای سیال در ناحیه نوک ترک، رفتار ناحیه مجاور نوک ترک را در محیطهای نفوذپذیر اشباع مورد بررسی قرار دادند. مطالعه آنها برای حالت خاصی که در آن جبهه پیشروی سیال عقبتر از نوک ترک است، صورت گرفت. در این حالت یک فضای خالی بین نوک ترک و جبهه سیال وجود دارد که برعکس محیطهای نفوذناپذیر، توسط سیال موجود در محیط پر میشود و بنابراین برعکس محیطهای نفوذناپذیر، فشار سیال در این فضای خالی صفر نبوده و در اثر مبادله سیال بین این ناحیه و محیط اطراف، مقدار آن مجهول میباشد. یافتن راه حل برای فشار سیال در نوک ترک، نیازمند در نظر گرفتن همزمان فرضیات مکانیک شکست برای بازشدگی ترک، تئوری انتشار سیال در محیطهای متخلخل و جریان سیال شکافنده در راستای ترک میباشد. پایه در یایه در الفتری (Detournay میال در محیطهای متخلخل و جریان سیال شکافنده در راستای ترک میباشد. پایه در یایه دو عدد سیال در محیطهای متخلخل و جریان سیال شکافنده در راستای ترک میباشد. معرف نفوذپذیری و سرعت انتشار ترک میباشد. برای حالت خاص که سرعت انتشار زیاد باشد، این دو عدد، به یک پارامتر تقلیل مییابند و مسئله مستقل از سرعت انتشار میشود. آنها برای حالت خاص سرعت زیاد انتشار، یک حل تحلیلی ارائه دادند و برای حالت کلی و سرعت کم، مسئله را به صورت عددی حل نمودند. از آنجا که روش المان محدود توسعه یافته نیازمند یک حل تحلیلی برای مسئله مورد نظر میباشد، حالت سرعت انتشار زیاد مورد بررسی قرار گرفت تا از طریق آن بتوان توابع ارتقاء را برای میدانهای فشار و تنش بدست آورد. در این روش حل ارائه شده برای انتشار ترک هیدرولیکی در محیط نفوذپذیر، یک فضای خالی بین نوک ترک و سیال شکافنده در نظر گرفته شده است که توسط سیال موجود در محیط پر میشود. وجود فضای خالی نوک ترک باعث میشود که سیال موجود در محیط به درون این فضا مکیده شود و دوباره به محیط متخلخل باز گردد. در صورتی که سیال به محیط مجاور برنگردد، فضای خالی افزایش مییابد که این با فرض پایداری ناسازگار است. در ادامه به تعریف مسئله حل شده توسط (Detournay&Garagash,2003)

۴-۳-۱-۱- تعریف مسئله و فرضیات:

همانطور که در شکل((-1) نشان داده شده است، ترک با سرعت V در یک محیط متخلخل که تحت فشار حفرهای P_0 میباشد، در حال انتشار است. ناحیه نوک ترک بوسیله وجود یک فضای خالی با طول λ که جبهه سیال شکافنده را از نوک ترک جدا میکند، مشخص میشود. معادلات حاکم در سیستم مختصات متحرک(xx) که مرکز آن در روی نوک ترک قرار دارد و محور x منطبق با محور ترک میباشد، فرمول بندی میشود. یک سیستم مختصات ثابت (X) نیز به صورت Y + X = x و Y = y تعریف میشود. میشود. میشار میشود. فر مول میشود. فر می توزیع فشار سیال در فضای خالی نوک ترک تابعی از سرعت پیشروی ترک (V) و طول فضای خالی(λ)، فشار حفرهای برجا (P_0) و چندین پارامتر مکانیکی دیگر که مشخص کننده خصوصیات سنگ و سیال فشار حفرهای برجا (P_0) و چندین پارامتر مکانیکی دیگر که مشخص کننده خصوصیات سنگ و سیال



شکل (۴-۱): محدوده مجاور نوک ترک با وجود فضای خالی بین سیال و نوک ترک(Detournay&Garagash,2003)

۱- ترک در یک محیط الاستیک خطی نفوذپذیر، گسترش مییابد.
۲- مسئله ایستا^۱ در نظر گرفته میشود و بنابراین سرعت پیشروی ترک و طول فضای خالی در حین گسترش ترک ثابت میماند.
۳- این مسئله تحت شرایطی که طول فضای خالی بسیار کوچکتر از شعاع انحنای لبه ترک باشد، به صورت 7- این مسئله تحت شرایطی که طول فضای خالی بسیار کوچکتر از شعاع انحنای لبه ترک باشد، به صورت 7- این مسئله تحت شرایطی که طول فضای خالی بسیار کوچکتر از شعاع انحنای لبه ترک باشد، به صورت 7- این مسئله تحت شرایطی که طول فضای خالی در ناحیه ی قرار می گیرد که در آن سینگولاریتی مکانیک شکست الاستیک خطی برقرار میباشد. این مسئله دلالت بر آن دارد که بازشدگی این فضای خالی به صورت تابعی خطی از ریشه موامله از نوک ترک میباشد.
۵- میدان فشار حفرهای در درون سنگ نفوذپذیر از معادله انتشار همگن تبعیت میکند. بنابراین همبستگی پورو الاستیک بین تغییر شکل جامد و زائل شدن فشار حفرهای برقرار است.
۶- آشفتگی فشار حفرهای مرتبط با نشت سیال شکافنده در پشت فضای خالی، بر روی چرخش فشار حفره۶- آشفتگی فشار حفره کالی خالی تأثیر نداشته باشد. به عبارت دیگر دیواره ترک در پشت فضای خالی به روی چرخش فشار حفره-

1- stationary

در دیواره ترک در ناحیهای که فشار حفرهای بوسیله فضای خالی نوک ترک آشفته می شود، نسبت به مقیاس های طولی مشخص کننده مسئله نوک ترک، بسیار کوچک باشد، فرض مناسبی است. این شرایط برای حالتی است که ویسکوزیته سیال شکافنده حداقل دو برابر بزرگتر از وسکوزیته سیال موجود در محیط باشد.

۷- جریان سیال در طول فضای خالی بوسیله معادله روانسازی مدل می شود.

F - I - I - T - - 7 مقیاس بندی و فرمول بندی بدون بعد: مسئله نوک ترک تابع شش پارامتر بدون بعد، سرعت انتشار (V) طول ناحیه خالی(Λ)، نسبت چقرمگی سنگ (K_{Ic}) به مدول الاستیسیته(E)، قابلیت پخش شدگی هیدرولیکی (C)، نفوذپذیری (Λ) و ویسکوزیته سیال شکافنده (μ) میباشد. بر اساس تحلیل ابعادی مسئله حداکثر تابع سه پارامتر بدون بعد میباشد. با این حال، مقیاس بندی مناسب معادلات حاکم نشان میدهد که روش حل وابسته به دو عدد میباشد. این حال، مقیاس بندی مناسب معادلات حاکم نشان میدهد که روش حل وابسته به دو عدد ابتدا دو مقیاس طولی $_{\Lambda}$ و $_{L}$ به صورت زیر تعریف میشود: $\ell_{K} = \frac{8}{\pi} (\frac{K_{IC}}{E})^{2}$

$$\ell_d = \frac{C}{V} \tag{39-4}$$

مقیاس طولی ℓ_{K} در ارتباط با جنبه مکانیک شکستی مسئله میباشد (بازشدگی ترک در فاصله ℓ_{K} از نوک ترک، از مرتبه ℓ_{K} میباشد). معیاری از ℓ_{K} معیاری از برک، از مرتبه ℓ_{K} میباشد). معیاری از می از مرتبه ℓ_{K} میباشد). معیاری از معیاری از می کند ناحیه که در آن فشار حفرهای با مقدار اولیه P_{0} تحت تأثیر قرار می گیرد را ارائه میدهد).

چند مقدار بدون بعد نیز برای مختصات (ζ , ζ)، بازشدگی ترک ((ζ)))، فشار سیال ((ζ) ا)، نرخ جریان ((ζ))) و ناپیوستگی در منبع جریان ((ζ)) تعریف می شود:

فصل چهارم

$$\xi = \frac{x}{\lambda}$$
, $\zeta = \frac{y}{\lambda}$, $\Omega = \frac{\omega}{\omega_*}$, $\Pi = \frac{P - P_0}{P_*}$, $\Psi = \frac{q}{q_*}$, $\gamma = \frac{g}{g_*}$

به صورت ماکزیمم بازشدگی فضای خالی ترک که در مرز سیال صورت می گیرد تعریف میشود: x^st

$$\omega_* = \omega(\lambda) = 4\left(\frac{2}{\lambda}\right)^{\frac{1}{2}} \frac{K_{IC} \lambda^{\frac{1}{2}}}{E} = 2\left(\ell_K \lambda\right)^{\frac{1}{2}} \tag{ } \Delta Y - F$$

سایر پارامترهای مشخصه نیز به صورت زیر تعریف می شود:

$$P_* = \frac{3\pi}{8} \left(\frac{E}{K_{IC}}\right)^2 \mu V = 12 \frac{\mu V \lambda}{\omega_*^2} = \frac{3\mu V}{\ell_K} \tag{(\Delta A-F)}$$

$$q_* = 4(\frac{2}{\pi})^{\frac{1}{2}} \frac{K_{IC}\lambda^{\frac{1}{2}}V}{E'} = \omega_*V = 2(\ell_K\lambda)^{\frac{1}{2}}V$$
 (29-4)

$$g_* = 4\left(\frac{2}{\pi}\right)^{\frac{1}{2}} \frac{K_{IC}V}{E\lambda} = \frac{\omega_*V}{\lambda} = 2\left(\frac{\ell_K}{V}\right)^{\frac{1}{2}}V \tag{\mathbf{F}-\mathbf{F}}$$

معادلات حاکم در حالت مقیاسی به صورت زیر نوشته می شود:

$$\Omega = \xi^{\frac{1}{2}} \tag{(\%)-\%}$$

$$\Psi = -\Omega^3 \frac{d\Pi}{d\xi} \tag{$7-$}$$

$$\frac{d\Psi}{d\xi} + \frac{d\Omega}{d\xi} = -\gamma \tag{$7-$}$$

$$\Pi = \int_{0}^{1} \prod_{s} (\xi - u) \gamma(u) du$$
 (۶۴-۴)

و شرایط مرزی به صورت $0=\Psi(0)=\Psi(0)$ و $\Psi(1)=-1$ بیان می شود. کرنل $\Pi_s(\xi)$ از رابطه زیر بدست می آید:

$$\Pi_{s}(\xi) = \frac{1}{2\pi e} \left(\frac{V\xi}{2} \right) K_{0}\left(\frac{v|\xi|}{2} \right)$$
(۶۵-۴)

که در آن e و u پارامترهای بدون بعد میباشند که به صورت:

$$e = \frac{3\pi^{\frac{3}{2}}}{2^{\frac{11}{2}}} \frac{KE^3}{\lambda^{\frac{1}{2}} K_{IC}^3} = 12 \frac{K\lambda}{\omega_*^3} = \frac{3}{2} \frac{K}{\lambda^{\frac{1}{2}} \ell_K^{\frac{3}{2}}}$$
(99-4)

$$\nu = \frac{V\lambda}{C} = \frac{\lambda}{\ell_d}$$
(94-4)

و بنابراین حل مسئله وابسته به دو عدد e و v میباشد که تفسیری ساده از نفوذپذیری و سرعت پیشروی ترک بدست میدهد. حالتی که سرعت پیشروی ترک زیاد باشد، متناظر با حالتی است که در آن طول پخش شدگی $\frac{C}{V}$ در مقایسه با طول فضای خالی کم باشد. نتایج حل تحلیلی این حالت در زیر آمده است:

$$\Pi(\xi) = C + \frac{1}{\alpha} \xi^{\alpha} , \qquad \alpha > -\frac{1}{2}$$
(\$\mathcal{F}\)

که در آن C و lpha ثابتهای مجهول میباشند که به صورت زیر تعریف میشوند:

$$C = -\frac{1}{\eta}$$
, $\eta = f(\alpha)$ (89-4)

$$f(\alpha) = \frac{\alpha(1+2\alpha) \Gamma(\frac{1}{2}+\alpha)}{\pi^{\frac{1}{2}} \Gamma(1+\alpha)}$$
(Y--F)

که در آن Γ ، تابع اویلری گاما میباشد. به سادگی میتوان نشان داد که:

$$\begin{cases} f(\alpha) \sim \alpha & \alpha <<1\\ f(\alpha) \sim \frac{2}{\pi^{\frac{1}{2}}} \alpha^{\frac{3}{2}} & \alpha >>1 \end{cases}$$
 (Y1-F)

و بنابراين:

$$\begin{cases} \alpha \sim \eta & \eta << 1 \\ \alpha \sim \frac{\pi^{1/3}}{2^{2/3}} \eta^{2/3} & \eta >> 1 \end{cases}$$
 (YY-F)

مقدار کے نیز از رابطہ زیر بدست میآید:

$$\eta = 4e(\frac{\nu}{\pi})^{\frac{1}{2}} = \frac{6K}{(\pi \ell_d \ \ell_K^3)^{\frac{1}{2}}}$$
(YT-F)

در نهایت جواب حل مسئله برای فشار سیال به صورت:

$$\Pi = \frac{1}{\zeta} \left(\frac{\zeta}{\alpha} \xi^{\alpha} - 1 \right) \tag{94-6}$$

حاصل میشود.

از این معادله برای ارتقاء میدان فشار در روش المان محدود توسعه یافته استفاده می شود. بنابراین بر طبق این معادله فشار در مجاورت نوک ترک به صورت تابعی از فاصله از نوک ترک مطرح می شود که درجه این وابستگی به پارامتر وابستگی به پارامتر α بستگی دارد. که این پارامتر خود تابعی از نفوذپذیری، چقرمگی، مدول الاستیسیته، قابلیت پخش شدگی سیال در محیط، سرعت سیال و طول فضای خالی می باشد.

حل مسئله مربوط به فشار سیال در مجاورت نوک ترک باید به واسطه نرخهای انرژی که در فرایندهای ۱-ایجاد سطوح جدید ترک، ۲- جریان روان سیال در داخل ترک و ۳- جریان سیال در سنگ متخلخل مصرف میشود، مشخص میشود. با توجه به روابط مکانیک شکست الاستیک خطی و با توجه به اینکه فشار سیال با بازشدگی ترک سازگار میباشد، بنابراین فشار در نوک ترک به شرطی که سینگولاریتی آن ضعیفتر از $\frac{1}{2}$ باشد، میتواند سینگولار باشد. در صورتی که هیچ گونه مبادله سیال بین فضای خالی نوک ترک و محیط اطراف وجود نداشته باشد، معادله روانسازی با معادله بازشدگی ترکیب شده و فشار سیال سینگولاریتی لگاریتمی پیدا میکند زیرا بازشدگی به نسبت فاصله از نوک ترک به صورت:

$$\omega = \frac{4K_{IC}}{E} \left(\frac{2x}{\pi}\right)^{\frac{1}{2}} \tag{Y\Delta-F}$$

میباشد. از طرفی معادله روانسازی، ارتباط بین نرخ جریان و گرادیان فشار را به صورت:

$$q = -\frac{\omega^3}{12\mu} \frac{dP}{dx}$$
(Y9-4)

بیان میکند و با در نظر گرفتن سیستم مختصات ثابت:

$$V\frac{d\omega}{dx} + \frac{dq}{dx} = -g \tag{(YV-F)}$$

و اینکه 0 = g و قرار دادن ϖ از رابطه (۴–۷۵) و q از معادله (۴–۷۷) در معادله (۴–۷۷) و حل معادله دیفرانسیل معمولی سینگولاریتی لگاریتمی برای فشار حاصل می شود. با این حال اگر سنگ نفوذپذیر باشد و پخش شدگی سیال رخ دهد، سینگولاریتی فشار برطرف می شود. سینگولاریتی در فشار سیال موجب ایجاد یک نرخ نامحدود انرژی می شود که بوسیله پخش شدن سیال در سنگ متخلخل پراکنده می شود.

۴–۳–۲ فرمول بندی المان محدود توسعه یافته:

فرم المان محدود معادلات تعادل و پیوستگی جریان سیال برای همبسته کردن فرایند تغییر شکل سنگ و جریان سیال در داخل یک محیط متخلخل اشباع بیان شد. برای مدل کردن ترک در داخل محیط متخلخل اشباع از روش المان محدود توسعه یافته استفاده میشود. همچنین توابع ارتقاء میدان تنش و جابجایی و میدان فشار سیال نیز بیان شد. حال با استفاده از فرمول بندی المان محدود ارائه شده و همچنین توابع ارتقاء، فرم المان محدود توسعه یافته معادلات بیان میشود. باید توجه کرد که تفاوتی که در فرمول بندی المان محدود توسعه یافته معادلات بیان میشود. باید توجه کرد که تفاوتی که در فرمول بندی ارتقاء به توابع شکل المان محدود میباشد. بدین صورت تابع شکل برای گرههایی که تحت تأثیر ترک قرار میگیرند معرفی میشود.

اگر ترک از داخل المانی عبور میکند، باید توابع شکل مربوط به جابجایی را به صورتی بیان کرد که ناپیوستگی ایجاد شده در اثر عبور ترک مدل شود. در این حالت، جابجایی در هر نقطه از المان به صورت زیر تعریف می شود:

$$U = \sum_{i=1}^{n} N_i U_i + \sum_{j=1}^{m} N_j H_j$$
(YA-F)

N تابع شکل المان محدود و H تابع هیوساید میباشد که قبلاً تعریف شدهاند. باید توجه داشت زمانی که میدان تنش در مجاورت ترک فشاری باشد، سطوح ترک به هم نزدیک میشوند و بنابراین ناپیوستگی در محیط وجود ندارد و نیازی به ارتقاء وجود ندارد.

اگر المان تحت تأثیر نوک ترک باشد در این حالت توابع مربوط به ارتقاء نوک ترک برای محاسبه میدان جابجایی استفاده می شود.

$$U = \sum_{i=1}^{n} N_i U_i + \sum_{j=1}^{m} \sum_{k=1}^{4} N_j f_j^k$$
 (Y9-F)

که توابع f_k قبلاً تعریف شدهاند.

برای ارتقاء میدان فشار سیال، از رابطه (۴-۷۴) استفاده می شود و بدین صورت تابع شکل برای گرهی که شامل ارتقاء نوک ترک می شود به صورت زیر است:

$$P = \sum_{i=1}^{n} N_i P_i + \sum_{j=1}^{m} N_j f_j \tag{A*-F}$$

و تابع f به صورت زیر تعریف می شود:

$$f = (x - x_{tip})^{\alpha} \tag{A1-f}$$

که محور x در راستای محور طولی ترک میباشد و lpha طبق روابط (۴–۷۳) و (۴–۷۴) بدست میآید.

برای مدل کردن ناپیوستگی بوجود آمده در هر المان در اثر وجود ترک در آن، توابع شکل هر المان بوسیله اضافه کردن تابع هیوساید به تابع شکل اولیه المان محدود، ارتقاء مییابند و بدین گونه ناپیوستگی موجود در المان که بوسیله دور شدن لبههای ترک از یکدیگر بوجود میآید، مدل میشود. این حالت برای زمانی که ترکی در صفحهای که تحت تأثیر تنش کششی تک محوری در جهت عمود بر محور ترک قرار دارد، صادق است. اما اگر ترک تحت تأثیر تنش فشاری قرار گرفته باشد، در این حالت لبههای ترک تحت تأثیر بار فشاری به یکدیگر نزدیک شده و بنابراین ناپیوستگی در اثر وجود ترک، بوجود نمیآید. در مورد ترکی که در یک محیط متخلخل اشباع قرار دارد، وجود فشار سیال در ترک همانند تنشهای کششی عمل کرده و لبه-های ترک را از یکدیگر دور میکند و بنابراین ناپیوستگی ناشی از وجود ترک، در المان حاوی ترک باید مدل شود. در مسائل انتشار ترک هیدرولیکی که در این تحقیق مورد بررسی قرار گرفته است، فرمول بندی شود. در مسائل انتشار ترک هیدرولیکی که در این تحقیق مورد بررسی قرار گرفته است، فرمول بندی جابجایی و فشار سیال در ارتباط میباشد. بنابراین در گام اول از حل مسئله در اثر وجود تنشهای فشاری در مرزهای صفحه حاوی ترک، لبههای ترک مایل به نزدیک شدن به یکدیگر قرار میگیرند. بنابراین با فرض عدم وجود سیال در ترک، ترک بسته میشود. سپس با ورود سیال به ترک تنش موثر افزایش یافته و ترک باز میشود و ناپیوستگی در المان بوجود میآید. فشار سیال به صورت نیروی داخلی بر مرز ترک عمل می-کند و تنشهای فشاری وارد بر لبههای ترک را به تنشهای کششی تبدیل میکند. اگر ترک در محیط وجود نداشته باشد، با ورود سیال به صورت نیروی داخلی بر مرز ترک عمل می-نداشته باشد، با ورود سیال به داخل محیط، تنش موثر کششی افزایش یافته و بنابراین جابجایی در راستای باز شدن المانها رخ میدهد و به عبارت دیگر مرزهای بالایی و پایینی المان از هم دور میشوند. همین حالت بازشدن المانها رخ میدهد و به عبارت دیگر مرزهای بالایی و پایینی المان از هم دور میشوند. همین حالت برای زمانی که ترک نیز در محیط نفوذین یازشدن المانها رخ میدهد و به عبارت دیگر مرزهای بالایی و پایینی المان از هم دور میشوند. همین حالت برای زمانی که ترک نیز در محیط نفوذینی وجود دارد، برقرار است؛ بنابراین میتوان اینگونه نتیجهگیری کرد که اگر ترک در محیط نفوذینی با وری مرز برای زمانی که ترک نیز در محیط نفوذیذیر وجود دارد، برقرار است؛ بنابراین میتوان اینگونه نتیجهگیری کرد که اگر ترک در محیط نفوذینی و بود دارد، برقرار است؛ بنابراین میتوان اینگونه نتیجهگیری کرد که اگر ترک در محیط نفوذناپذیر واقع شده باشد، آنگاه فشار سیال داخل ترک به صورت ترکشن بر روی مرز نوی میز نوی به استفاده از تابع هیوساید میباشد. در این حالت برای مدل کردن نایوستگی ناشی از باز شدن ترک، نیاز به استفاده از تابع هیوساید میباشد. در این حالت برای مدل کردن نایودنیدیر باشد، چون فشار سیال داخل ترک به صورت ترکشن بر روی مرز موذین نوز بهمای ترک و هم باز میشوند. در این حالت برای مدل کردن ناوذینیودی برک سیر می می زمای سیال در مرحیط به صورت کاملاً همبسته با نوفونپذیر باشد، چون فشار سیال در ترک و همچنین فشار سیال در محیط به صورت کاملاً همبسته با نفوذیپذیر باشد، چون فشار سیال در ترک و و میچنین فشار سیال در محیط به صورت کاملاً همبسته با توفونپذیر باشد، پون فشار سیال در ترک و می بر ترک تحت تأثیر تنشهای کششی موجود در محیط و نه تود کر محیط و نی تونی کششی موی میرز فصل پنجم: تحليل مسائل انتشار ترک هيدروليکي

در این فصل به بررسی تحلیل مسائل مربوط به انتشار ترک هیدرولیکی پرداخته میشود. بدین منظور یک برنامه کامپیوتری بر اساس فرمول بندی ارائه شده در فصل قبل تهیه شده و از آن برای حل مسائل استفاده میشود. ابتدا صحت کارکرد این برنامه بوسیله حل مسئله تحکیم یک بعدی و تخمین فشار شروع شکست هیدرولیکی و مقایسه آن با جوابهای تحلیلی، مورد بررسی قرار می گیرد و سپس به حل مسائل انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع پرداخته میشود.

۵-۱- الگوریتم برنامه عددی:

الگوریتم برنامه عددی تهیه شده جهت مدلسازی انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع به روش المان محدود توسعه یافته و به صورت کاملاً همبسته به صورت زیر میباشد:

۱- تعریف هندسه و خواص محیط (پارامترهای مربوط به خواص رفتاری توده سنگ شامل مدول الاستیسیته
 و نسبت پواسون، پارامترهای فیزیکی محیط شامل نفوذپذیری و تخلخل، مقادیر تنشهای اولیه و فشار اولیه،
 مشخصات ترک شامل طول و موقعیت نقاط ابتدایی و نوک آن، ...)

۲- مش بندی محیط و مشخص کردن تعداد گرهها و المانها و اتصال بین گرهی(ترک میتواند در درون المانها قرار گیرد و اجباری به قرار گیری ترک در مرز المانها وجود ندارد)

۳- مشخص کردن مرزهای ضروری و طبیعی مسئله

۴- پیمایش حلقه روی گام زمانی

۵- مشخص کردن المانهای شکافته شده و المانهای نوک ترک و گرههایی که باید ارتقاء یابند

۶- تعیین تعداد درجات آزادی جابجایی و فشار

۷- تعیین نقاط انتگرال گیری برای المانهای نوک، شکافته شده و المانهای عادی

محاسبه توابع شکل و ماتریسهای B، B_P ، B_P ، محاسبه توابع شکل و ماتریسهای $-\Lambda$

۹- برهم نهی ماتریسها و بردارهای گرهی و ایجاد ماتریسها و بردارهای کل

۱۰- اعمال شرایط مرزی ضروری و طبیعی ۱۱- حل سیستم معادلات جهت بدست آوردن نموهای جابجایی و فشار سیال حفرهای در هر گره ۱۲- تعیین کرنش و تنش محیط در هر گره ۱۳- محاسبه ضریب شدت تنش

۱۴- مقایسه ضریب شدت تنش با چقرمگی توده سنگ با استفاده از معیار حداکثر تنش کششی محیطی

۱۵- تغییر مختصات نوک ترک در صورت ارضای شرایط رشد ترک

- ۱۶- بازگشت به مرحله ۴
 - ۱۷– پایان

۵-۲- تحلیل مسئله تحکیم یک بعدی:

جهت بررسی کارکرد برنامه کامپیوتری در مسائل همبسته هیدرومکانیکی، ابتدا مسئله تحکیم یک بعدی در نظر گرفته میشود و سپس حساسیت فرمولبندی عددی پیشنهادی نسبت به پارامترهای عددی مورد بررسی قرار میگیرد

مطابق شکل (۵–۱) سربار فشاری ثابتی معادل $\sigma = 100 \, KPa$ بر روی لایه خاکی اشباع با ابعاد $m = 7 \, m$ مطابق شکل (۵–۱) سربار فشار سیال حفرهای در هر نقطه در داخل محیط برابر $10 \, KPa$ در نظر گرفته می-شود. به جز در بالا که برابر صفر بوده و در طول زمان نیز صفر باقی می ماند تا نشان دهنده مرز آزاد زهکشی باشد. سایر پارامترها نیز در جدول (۵–۱) آورده شده است. نتایج حل مسئله برای میزان جابجایی در راستای قائم و اضافه فشار حفرهای برای ترازهای مختلف در شکلهای (۵–۲) و (۵–۳) نشان داده شده است. همانگونه که در شکل (۵–۳) مشاهده می شود، پراکندگی فشار حفرهای در طول حدود ۵ ثانیه رخ می دهد. میزان نمو زمان در حل مسئله برابر با ۱ ثانیه می باشد. همانطور که قبلاً بیان شد، مسئله همبسته هیدرومکانیکی مورد نظر به صورت کاملاً ضمنی مورد بررسی قرار گرفته و حل می شود تا بدین وسیله از اثر مقدار نمو زمان بر روی حل مسئله کاسته شود. با این حال پارامتر Δt به صورت خطی وارد معادله پیوستگی جریان سیال می شود و بنابراین اثرات غیرخطی مربوط به زمان حذف شده است. با این استدلال به نظر می-رسد حل این مسئله و سایر مسائل پیش رو چندان تحت تأثیر پارامتر Δt نباشد.



شکل (۵-۱): هندسه و شرایط مرزی مسئله تحکیم یک بعدی

1."	
مقدار	پارامتر
0.1×10^{-8}	ويسكوزيته سيال(MPa.Sec)
0.4×10^{-10}	نفوذپذیری مطلق (m^2)
20	مدول الاستيسيته (MPa)
0.25	نسبت پواسون
0.6	تخلخل اوليه

جدول (۵-۱): مقادیر پارامترهای اولیه مورد نیاز در مسئله تحکیم



شکل (۵-۲): تغییرات جابجایی در راستای قائم برای مسئله تحکیم یک بعدی



شکل(۵-۳): تغییرات فشار حفرهای نسبت به زمان

به منظور بررسی تأثیر پارامتر Δt ، مسئله تحکیم یک بعدی برای $0.1 = \Delta t = 0.5$ و $\Delta t = 0.5$ و $\Delta t = 2$ نیز حل شد. نتایج برای تغییرات فشار حفرهای در تراز $\frac{4}{7} = \frac{4}{7}$ در شکل (۵-۴) آورده شده است. همانطور که از این شکل مشخص میشود، به ازای مقادیر مختلف Δt ، فشار حفرهای در طول نزدیک به ۵ ثانیه زائل می-شود تا نشان داده شود که مقدار Δt دارای تأثیر اندکی بر حل مسئله باشد. با این حال برای مسائلی که حاوی ترک میباشد، انتخاب Δt بر روی سرعت پیشروی ترک تأثیر داشته و نیاز به بررسی جداگانه میباشد.


شکل(۵-۴): تغییرات فشار حفرهای به ازا نموهای زمانی مختلف

انتظار میرود که با کاهش نفوذپذیری، مدت زمان لازم برای زائل شدن فشار حفرهای افزایش یابد و به نسبت نیز، متناسب با کاهش نفوذپذیری، زمان لازم افزایش یابد. نتایج نشان میدهد که با افزایش مقدار نفوذپذیری محیط به دو برابر مقدار اولیه مدت زمان لازم برای صفر شدن اضافه فشار حفرهای به ۴ ثانیه تقلیل مییابد. مدت زمان لازم برای شرایطی که نفوذپذیری ۱۰۰۰ برابر شود به زیر ۱ ثانیه و در حدود ۰/۰۵ ثانیه میرسد.

۵–۳– تعیین فشار شروع شکست هیدرولیکی:

در این بخش پیش بینی فشار شروع ترک هیدرولیکی در یک محیط خاکی اشباع با در نظر گرفتن معیار کششی و با استفاده از مدل المان محدود انجام شده و نتایج به دست آمده با نتایج حاصل از روابط تحلیلی مقایسه می شود. معیارهای شکست مبتنی بر تئوری مکانیک شکست، برای انتشار ترک موجود در محیط تدوین یافتهاند. بنابراین برای پیش بینی شروع ترک هیدرولیکی، با توجه به آنکه ترکی در محیط موجود نمی باشد، از معیار مقاومت کششی استفاده می شود. به عبارت دیگر با اعمال شرایط مرزی، تنش ها با انجام تحلیل الاستیک در محیط بدست آمده و با مقاومت کششی مقایسه می شوند. در صورتی که در یک نقطه از محیط، معیار ترک کششی ارضا شود، محیط در آن نقطه ترک می خورد.

هندسه مسئله پیش بینی فشار شروع ترک هیدرولیکی در شکل(۵-۵) نشان داده شده است. نوع تحلیل کرنش مسطح در نظر گرفته شده است. پارامترهای مشخصه در نظر گرفته شده برای مسئله به قرار ذیل می-باشد: شرایط مرزی و اولیه: تنش افقی و قائم اولیه: $\sigma = 200kPa$ فشار حفرهای اولیه: P = 100kPaفشار حفرهای اولیه: P = 100kPaمدول یانگ: E = 10MPaنسبت پواسون: 20.5 v = 0.25پس از اعمال تنش های اولیه، جهت مدل سازی، یک شار ثابت روی دیواره گمانه اعمال می شود به گونهای که سرعت سیال ورودی برابر با ۲۰۰۰۱ باشد. شرایط مرزی معادله پیوستگی برای مرز داخلی از نوع شار و برای مرزهای خارجی از نوع فشار می باشد به گونهای که فشار حفرهای مرز خارجی همواره برابر فشار حفره-



شکل(۵-۵): هندسه و شرایط مرزی مسئله تعیین فشار شروع شکست هیدرولیکی

از رابطه (۲-۲) برای تعیین فشار شروع شکست هیدرولیکی استفاده می شود. این رابطه در این جا دوباره تکرار می شود:

 $3\sigma_{h\min} - \sigma_{H\max} - P + T = P_b \tag{1-a}$

که پارامترها قبلاً تعریف شدهاند بنابراین با محاسبه این فشار متناظر با شکست و مقایسه آن با فشار حاصل از مدل عددی میتوان از صحت کارکرد برنامه عددی تهیه شده در اعمال شرایط مرزی شار سیال اطمینان حاصل نمود.

از حل معادله (۵–۱) مقدار فشار متناظر با شروع شکست برای مسئله فوق با فرض مقاومت کششی یک مگاپاسکال برابر با ۱/۳ مگاپاسکال میباشد.

با اعمال شار جریان با سرعت ۰/۰۰۰۱ متر بر ثانیه، در هر گام زمانی فشار در گرههای روی چال بدست می-آید. فشار متناظر با ایجاد تنش کششی یک مگاپاسکال در محیط به عنوان فشار شروع شکست هیدرولیکی در نظر گرفته شده و با مقدار تحلیلی بدست آمده مقایسه میشود. رابطه (۵–۱) بدون درنظر گرفتن شرایط نفوذپذیری محیط بدست آمده است، زیرا این معادله برای یک محیط با مدل رفتاری الاستیک بدست آمده و شرایط پوروالاستیسیته در آن منظور نشده است. از آنجا که برنامه کامپیوتری تهیه شده بر پایه معادلات پوروالاستیسیته است، بنابراین شرایط نفوذپذیری و تخلخل محیط بر روی جوابهای بدست آمده تأثیر می-گذارد، زیرا مقداری از سیال ورودی به درون محیط راه می ابد. با این شرایط مقدار نفوذپذیری محیط برابر با صفر در نظر گرفته شده تا سیال در داخل چال محبوس شده و به داخل محیط نرود.

تغییرات فشار روی دیواره چال و تنش اصلی حداکثر در مجاورت چال، نسبت به زمان در شکل(۵-۴) نشان داده شده است.



شکل(۵-۹): تغییرات فشار سیال در دیواره چال و تنش اصلی حداکثر در نزدیکی چال برای مسئله تعیین فشار شروع شکست

هيدروليكي

همانگونه که مشاهده می شود، شکست پس از ۱۸ ثانیه رخ می دهد و فشار متناظر با شروع شکست هیدرولیکی برابر با ۱/۳۲ مگاپاسکال می باشد که دارای اختلاف اندکی با فشار محاسبه شده از رابطه تحلیلی (۱-۵) می باشد.

۵ –۴ – تحلیل میدان تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی:

در ابتدا و قبل از بررسی مسیر انتشار ترک هیدرولیکی، جهت بررسی صحت کارکرد توابع ارتقاء جابجایی و فشار که در فرمول بندی المان محدود توسعه یافته به کار گرفته شده اند، مسئله زیر در نظر گرفته می شود. همانطور که در شکل (۵-۶) مشاهده می شود، ترکی به طول ۱/۲ متر در داخل صفحه ای مستطیلی به ابعاد ۲×۱ که در یک محیط متخلخل اشباع قرار گرفته است، در نظر گرفته می شود. این صفحه تحت تأثیر تنش-های نرمال افقی و عمودی که مقادیر آنها به ترتیب ۲۰۰ و ۱۰۰ کیلوپاسکال می باشد، قرار گرفته است. پارامترهای مورد نیاز مسئله در جدول (۵-۲) آورده شده است. سیالی با سرعت ۱ متر بر ثانیه از دهانه ورودی ترک به محیط وارد می شود. مش بندی محیط در شکل (۵-۷) نشان داده شده است. سیال ورودی از طریق گرههای واقع در مرز سمت چپ المان حاوی ترک به محیط وارد می شود.



شکل(۵-۶): هندسه و شرایط مرزی مسئله(۵-۴)



شکل(۵-۷): مشبندی محیط مسئله (۵-۴)

1000	مدول الاستيسيته (MPa)
0.3	نسبت پواسون
4.48× 10 ⁻⁹	نفوذپذیری محیط(m ²)
1.49×10^{-6}	ويسكوزيته سيال(MPa.sec)
0.48	تخلخل(درصد)
100	فشار سیال حفرهای (KPa)

جدول(۵-۲): پارامترهای ورودی مسئله (۵-۴)

گام زمانی Δt برای حل مسئله به گونهای در نظر گرفته می شود که سیال ورودی زمان لازم برای رسیدن به نوک ترک را داشته باشد. به همین دلیل و با توجه به طول ترک، این مقدار برابر با یک ثانیه در نظر گرفته می شود. با انتخاب این مقدار در انتهای این گام زمانی سیال تا نزدیکی نوک ترک رسیده و طولی از ترک (۲/۲ متر) خالی از سیال باقی می ماند که مطابق با فرض اولیه حل تحلیلی ارائه شده در فصل ۴ می باشد. در شکل (۵-۸) تغییرات فشار در راستای محوری موازی طول ترک و به فاصله عمودی ۰۹/ متر ازمحور طولی ترک(محور I در شکل (۵-۶))، نشان داده شده است.



شکل(۵-۸):تغییرات فشار در راستای محور I برای مسئله(۵-۴)

همانطور که در شکل (۵–۸) مشاهده میشود و انتظار میرود، فشار در راستای موازی محور ترک کاهش مییابد. فشار در گره متناظر با نوک ترک(پنجمین گره از سمت چپ در شکل (۵–۸)) برابر با ۱۱/۸۷ میابد. فشار در گره متناظر با نوک ترک(پنجمین گره از سمت چپ در شکل (۵–۸)) برابر با ۱۱/۸۷ مگاپاسکال میباشد و فشار پس از این گره با افت شدید مواجه میشود که نشان دهنده تمرکز سیال در داخل ترک است. همچنین تغییرات فشار حفرهای در راستای موازی محور ترک و به فاصله عمودی ۱۹ متر از آن داخل ترک است. همچنین تغییرات فشار حفرهای در راستای موازی محور ترک و به فاصله عمودی ۱۹ متر از آن (محور J در شکل (۵–۸)) در شکل (۵–۸)) برابر با ۱۱/۸۷ در این در استای موازی محور ترک و به فاصله عمودی ۱۹ متر داخل ترک است. همچنین تغییرات فشار حفرهای در راستای موازی محور ترک و به فاصله ممودی در این از آن (محور J در شکل (۵–۸)) در شکل (۵–۹) نشان داده شده است. مشاهده میشود که فشار در این راستای مواز آن (محور J در شکل (۵–۸)) در این در این داده شده است. مشاهده میشود که فشار در این راستای مورت یکنواخت کاهش میابد ولی مقادیر فشار گرهی بسیار کمتر از مقادیر فشار گرهی در راستای محور J میباشد.

وضعیت تغییرشکل یافته محیط با ضریب افزایشی ۱۰ به صورت شکل (۵–۱۰) میباشد. همانگونه که در شکل مشخص است تغییرشکل زیاد در المانهایی که ترک از آنها عبور میکند رخ میدهد. بدلیل اینکه مقداری از سیال در طول حرکت در داخل ترک و مقداری دیگر از آن، قبل از وارد شدن به داخل ترک و از طریق گرههای مشترک بین المان ترک و المانهای مجاور، به المانهای مجاور منتقل میشود، تغییر شکل قابل توجهی نیز در گرههای این المانها رخ میدهد. انتظار میرود با کاهش نفوذپذیری المانهای مجاور، مقدار سیال ورودی به ترک افزایش و مقدار سیال خروجی از آن، کاهش یابد که این مسئله در بخش بعد مورد بررسی قرار خواهد گرفت.



شکل(۵-۹): تغییرات فشار حفرهای در راستای محور J برای مسئله (۵-۴)

تغییرات تنشهای قائم و افقی در راستای محور I در شکلهای (۵–۱۰) و (۵–۱۱) نشان داده شده است. همانگونه که مشخص است حداکثر تنش قائم در نزدیکی نوک ترک حاصل میشود. برخلاف توزیع تنش در مجاورت ترک معمولی در محیط جامد، در طول ترک تنش قائم دارای مقداری نزدیک ولی کمتر از نوک می اشد. دلیل این پدیده این است که در ترک هیدرولیکی مرزهای ترک تحت تأثیر فشار داخلی سیال قرار دارند و سیال امکان خارج شدن از مرز سیال و رفتن به داخل المانهای مجاور را دارد و بنابراین مرزهای ترک، مرزهای عاری از تنش نمی اشند. تنشهای افقی نیز در طول ترک حداکثر بوده و در گرههای دور از نوک، مقدار آن کمتر شده و به مقادیر منفی که معرف تنشهای فشاری می اشند، نیز می رسند. باید توجه کرد که مقدار آن کمتر شده و به مقادیر منفی که معرف تنشهای فشاری می اشند، نیز می سند. باید توجه حالی که میزان فشار حفرهای اولیه برابر با ۱۰۰ کیلوپاسکال است و بنابراین در المانهای دور از منطقه تأثیر

Numerical deformed configuration



شکل(۵-۹): مش تغییر شکل یافته برای مسئله(۵-۴)(با ضریب افزایشی ۱۰)



شکل(۵-۱۰): تغییرات تنش قائم موثر در راستای محور I برای مسئله (۵-۴)

1.4



شکل (۵–۱۱):تغییرات تنش افقی موثر در راستای محور I برای مسئله (۵–۴)

کنتورهای میدانهای تنش افقی و قائم در شکلهای (۵–۱۲) و (۵–۱۳) نشان داده شدهاند. همانگونه که مشاهده میشود، تمرکز شدید تنش در مجاورت ترک وجود دارد. همچنین به دلیل اینکه سیال از طریق گرههای المان حاوی ترک وارد محیط میشود و نه مستقیماً از داخل خود ترک، هجوم سیال به سمت المانهای بالا و پایین المان حاوی ترک، به دلیل داشتن مرز مشترک بیشتر از نفوذ آن به سمت المانهای سمت راست است و بنابراین تمرکز تنش در بالا و پایین ترک نیز زیاد است. با دور شدن از منطقه ترک، تمرکز تنش کاهش می بابد و با نزدیک شدن به مرزها تنش به صورت فشاری میشود.

اگر $1.0 = \Delta t$ ثانیه در نظر گرفته شود، آنگاه با توجه به سرعت سیال ورودی که برابر با 1m sec است، سیال ورودی زمان کافی برای رسیدن به نوک ترک را ندارد و بنابراین انتظار میرود که میدان تنش و فشار در مجاورت ترک دستخوش تغییر شود. از طرفی دیگر مقدار سیال ورودی به داخل محیط نیز کاهش یافته و مقدار فشار حفرهای و تنش موثر نیز کاهش مییابد. تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I در شکل (۵- مقدار فشار حفرهای و تنش موثر نیز کاهش مییابد. تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I در شکل (۵- مقدار فشار حفرهای و تنش موثر نیز کاهش مییابد. تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I در شکل (۵- مقدار فشار حفرهای و تنش موثر نیز کاهش مییابد. تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I در شکل (۵- مقدار فشان داده شده است. همانگونه که مشاهده میشود، تنش موثر قائم حداکثر از نوک ترک به ابتدای ترک منتقل شده است و مقدار آن نیز از مقدار تنش در حالت قبل کمتر است.



شکل(۵–۱۲): میدان تنش موثر افقی σ_{xx} برای مسئله(۵–۴)



(۴-۵): میدان تنش موثر قائم $\sigma_{_{yy}}$ برای مسئله (۱۳-۵) شکل

همچنین انتظار میرود که با کاهش دبی سیال ورودی به محیط، مقادیر تنش و فشار حفرهای کاهش یابد. این تغییرات در شکلهای (۵–۱۵) و (۵–۱۶) برای تنش موثر قائم و فشار حفرهای در راستای محور I در حالتی که دبی سیال ورودی به ۰/۱ مقدار اولیه کاهش یابد نشان داده شده است.

میزان تنش حداکثر در اثر کاهش میزان دبی سیال ورودی به ۰/۱مقدار اولیه، ۰/۱۱ برابر کاهش مییابد.



شکل(۵–۱۴): تغییرات تنش قائم موثر در راستای محور I برای حالتی که $\Delta t=1$ باشد



شکل(۵-۱۵): تغییرات فشار حفرهای در راستای محور I برای حالتی که سرعت سیال ورودی m/s باشد.



فصل پنجم

شکل(۵-۱۶): تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I برای حالتی که سرعت سیال ورودی برابر با ۰/۱m/s است.

۵–۵- تحلیل میدان تنش و فشار حفرهای در مجاورت یک ترک هیدرولیکی در حالتی که
المانهای مجاور ترک نفوذناپذیر باشند:

هدف از تحقیق پیش و مدلسازی انتشار ترک هیدرولیکی در یک محیط نفوذپذیر است. همانطور که در فصل(۲) بیان شد، در محیطهای نفوذپذیر مقداری از سیال ورودی به داخل ترک، به محیط مجاور نفوذ کرده و این مقدار سیال خروجی میدانهای جابجایی و فشار را تحت تأثیر خود قرار می دهد. در یک مدلسازی کاملاً همبسته- نظیر آنچه هدف این تحقیق بوده است- تأثیر میدان فشار سیال در محیط اطراف ترک، برروی میدان جابجایی و همچنین تأثیر میدان جابحایی برروی میدان فشار سال در محیط می شود. در این حالت لازم است که برای گرههای تعریف شده هر المان دو نوع درجه آزادی از جنس فشار و جابجایی تعریف شود. برای المانهای مربوط به ترک نیز درجات آزادی مرتبط با جابجایی و فشار ناشی از وجود ترک در محیط در نظر گرفته می شود. در مدلسازی نیمه همبسته انتشار ترک فشار و اجبحایی تعریف شود. برای المانهای مربوط به ترک نیز درجات آزادی مرتبط با جابجایی و فشار ناشی از وجود ترک در محیط در نظر گرفته می شود. در مدلسازی نیمه همبسته انتشار ترک فشار داخل ترک در محیط نفوذپذیر، تأثیر میدان فشار در محیط مجاور ترک، برروی میدانهای جابجایی و فشار میدرولیکی در محیط نفوذپذیر، تأثیر میدان فشار در محیط مجاور ترک، برروی میدانهای جابجایی و فشار داخل ترک در محیط نفوذپذیر، ترایر میدان فشار در محیط مجاور ترک، برروی میدانهای جابجایی و مدردن انتشار ترک در محیط نفوذپذیر، ترایر میدان فشار در محیط مجاور ترک، برروی میدانهای جابجایی و مدی ناشی مدل می میدانهای جابخان می شرد. فرم این این امر، می توان نفوذپذیری تمام فشار داخل ترک در محیط نفوذناپذیر را دارا می باشد. جهت انجام این امر، می توان نفوذپذیری تمام مردن انتشار ترک در محیط نفوذناپذیر را دارا می باشد. جهت انجام این امر، می توان نفوذپذیری تمام محردن المانهای به غیر از المانهای حاوی ترک را برابر با صفر قرار داد. با این کار سیال فقط از داخل المان- مربوط به جابجایی و فشار، تعریف میشود در حالی که در مدلسازی در محیطهای نفوذناپذیر، لازم است تا تنها برای هر گره درجه آزادی مربوط به جابجایی تعریف شود و فشار سیال در داخل ترک در هر گام زمانی به ترکشن روی مرز ترک تبدیل شود. نظیر این کار توسط (Lecampion,2008) به روش المان محدود توسعه یافته انجام گرفته است که در فصل(۴) درباره این تحقیق و معایب و کارکردهای آن توضیح داده شد. همانگونه که قبلاً بیان شد، میدانهای تنش و فشار سیال در مجاورت ترک در محیط-های نفوذناپذیر متفاوت از این میدانها در محیطهای نفوذپذیر میباشد. با این حال تحلیل میدانهای تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی در محیط نفوذناپذیر یکبار با توابع ارتقا مربوط به محیطهای نفوذپذیر صورت خواهد گرفت و سپس این تحلیل با توابع ارتقا معرفی شده برای محیطهای نفوذناپذیر انجام میشود.

۵–۵–۱– تحلیل میدان تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی در محیط نفوذناپذیر با استفاده از توابع ارتقاء مورد استفاده در محیط نفوذپذیر:

هندسه، شرایط مرزی و پارامترهای ورودی مسئله شبیه مسئله (۵-۴) میباشد. با این تفاوت که نفوذپذیری تمامی المانهای به جز المانهای حاوی ترک برابر با صفر در نظر گرفته میشود. در شکل(۵-۱۷) تغییرشکل و جابجایی در المانها که موجب ایجاد مش بندی جدید شدهاند، نشان داده شده است. همانطور که در شکل مشخص است، بازشدگی المان حاوی ترک نسبت به حالت ترک در محیط نفوذناپذیر زیادتر بوده و المانهای مجاور المانهای ترک برعکس حالت قبل فشرده میشود. در حالتی که سرعت سیال ورودی برابر با ۳/۶ در نظر گرفته شود، تمرکز تنش فوقالعاده زیادی در مجاورت نوک ترک بوجود میآید، به طوری که مقدار تنش قائم به ۲۵ مگاپاسکال نیز میرسد. بنابراین سرعت سیال ورودی به m/۶۰ استان داده میشود. در این حالت اگرچه سیال پس از یک ثانیه به نوک ترک نمی در دام تما میال در داخل ترک محبوس شده و بنابراین حداکثر تنش در نوک ترک بوجود میآید. تغییرات فشار و تنش موثر قائم در راستای محور I در شکلهای (۵–۱۹) و (۵–۱۹) آورده شده است. همانگونه که در شکل مشخص است، حداکثر تنش قائم در نوک ترک بوجود میآید. Numerical deformed configuration



شكل(۵-۱۷): وضعيت تغيير شكل يافته محيط مسئله (۵-۵-۱)



شکل(۵–۱۸): تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I برای مسئله(۵–۵–۱)

میدان تنش موثر قائم در محیط، در شکل(۵–۱۹) نشان داده شده است. تمرکز تنشهای کششی در مجاورت ترک مشاهده می شوند. وجود یک منطقه فشاری در مرز بین المانهای حاوی ترک و المانهای مجاور ترک قابل توجه است. در این منطقه به دلیل نفوذناپذیری المانهای مجاور، سیال امکان جریان یه سمت سایر المانها را ندارد و بنابراین به دلیل محبوس شدن سیال، این منطقه فشرده می شود. با دور شدن از منطقه تأثیر ترک، تنشها به مقدار اولیه خود می رسند.



شکل(۵–۵): میدان تنش موثر قائم σ_{yy} در مجاورت ترک برای مسئله(۵–۵–۱)

۵-۵-۲- تحلیل میدان تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی در محیط نفوذناپذیر با استفاده از توابع ار تقاء مورد استفاده در محیط نفوذناپذیر:

توابع ارتقا میدانهای جابجایی و فشار برای یک ترک هیدرولیکی که در محیط نفوذناپذیر انتشار مییابد، در فصل(۴) آورده شد. بستگی به نوع رژیم انرژی حاکم بر مسئله، این توابع فرق دارند. برای حالتی که انرژی مصرف شده در طول ایجاد سطوح ترک از انرژی پراکنده شده در محیط بوسیله جریان سیال، بیشتر باشد، میدان تنش در مجاورت نوک ترک هیدرولیکی، مشابه میدان تنش ترک معمولی بوده و فشار سیال در طول ترک یکنواخت میباشد. در حالتی که انرژی پراکنده شده در محیط توسط سیال شکافنده بیشتر از انرژی لازم برای تولید سطوح جدید ترک باشد، میدانهای تنش و فشار سینگولار بوده و سینگولاریتی میدان تنش شدیدتر از ترک معمولی است. انتقال بین این دو حالت از یک پارامتر بدون بعد چقرمگی تبعیت میکند که از رابطه زیر حاصل میشود: $k_m = \frac{K'}{(\mu' E' V)^{1/2}}$ (۲-۵) پارامترهای موجود در فرمول(۵-۲) قبلا در فصل(۲) تعریف شدهاند. با افزایش ۱۰۰ برابری ویسکوزیته سیال شکافنده، شرایط ویسکوزیته غالب در مسئله ایجاد میشود و بنابراین میدان تنش دارای سینگولاریتی از درجه 2/3 – و میدان فشار دارای سینگولاریتی 2/3 – است. نتایج برای تغییرشکل مش و میدان تنش قائم در شکلهای (۵-۲) و (۵-۲) نشان داده شده است. مشاهده میشود که میدان تنش دارای رفتاری مشابه در شکلهای (۵-۲) و (۵-۲۱) نشان داده شده است. مشاهده میشود که میدان تنش دارای رفتاری مشابه با تنش در راستای طول ترک افزایش یافته است.



شکل(۵-۲۰): تغییر شکل در مشبندی اولیه مسئله(۵-۵-۲)



شکل(۵-۲۱): تغییرات تنش در راستای محور I برای مسئله(۵-۵-۲)

میدان تنش نیز در مجاورت ترک و محیط مسئله در شکل (۵-۲۲) آورده شده است. تنشهای کششی تنها در محدوده مجاور ترک مشاهده میشود. همچنین بدلیل نفوذناپذیر بودن المانهای مجاور ترک، بخش بیشتری از سیال به سمت مرز سمت راست حرکت میکند. این مسئله باعث میشود که از میزان تنشهای فشاری در محدوده دور از ترک کاسته شود و در نزدیکی مرزها به مقدار اولیه خود برسد.



شکل(۵-۲۲): میدان تنش قائم برای مسئله(۵-۵-۲)

۵-۶- تحلیل انتشار ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع:
محیط و ترک تعریف شده در مسئله(۵-۴) را در نظر گرفته و شرایط مرزی مشابه شرایط مرزی مسئله (۵ ۹) را بر آن اعمال میکنیم. این بار هدف بر این است تا نحوه انتشار ترک مورد بررسی قرار گیرد. در پایان هر گام زمانی مقادیر تنش و کرنش گرهی در گرهها محاسبه شده و با استفاده از روش انتگرال J ، مقادیر فاکتور شدت تنش محاسبه شده و از طریق مقایسه با چقرمگی توده سنگ و استفاده از معیار حداکثر تنش فاکتور شدت تنش محیطی، راستای توسعه ترک مشخص میشود. گام زمانی ascel از آنجا که مسئله با سرعت ثابت رشد ترک حل میشود، ترک هر گام زمانی، به مقدار طول گرفته میشود و از آنجا که مسئله با سرعت ثابت رشد ترک حل میشود، ترک هر گام زمانی، به مقدار طول اولیهاش (۱/۲m) توسعه می یابد.

میزان تغییرات فشار حفرهای در راستای محور I در سه گام اولیه حل مسئله در شکل (۵–۲۳) به نمایش در آمده است. آنچه که از این نمودار مشخص میشود، این است که با پیشروی ترک و افزایش حجم سیال ورودی به محیط، فشار در گرهها افزایش مییابد. اما آنچه در این نمودارها غیر منتظره است، افزایش شدید فشار در گرهها افزایش مییابد. اما آنچه در این نمودارها غیر منتظره است، افزایش شدید فشار در گرهها افزایش مییابد. اما آنچه در این نمودارها غیر منتظره است، افزایش شدید فشار در گرهها افزایش میابد. اما آنچه در این نمودارها غیر منتظره است، افزایش شدید فشار در گرهها افزایش مییابد. اما آنچه در این نمودارها غیر منتظره است، افزایش شدید فشار در گرههای متناظر با نوک ترک است. (Lecampion, 2008) نیز در تحقیقی که برای تحلیل میدان تنش و فشار به روش XFEM انجام داد بود، به این مورد برخورد کرد. در نتایج وی افزایش شدید و غیرمنتظره فشار در نوک ترک رخ داد که در شکل(۵–۲۴) نشان داده شده است. با این حال پس از عبور ترک از این گرهها در گام زمانی بعد، فشار در این گرهها به مقدار واقعی خود نزدیک میشود. میتوان اینگونه نیز بیان کرد که از آنجا که در حل این مسئله، آنالیز تنش موثر صورت میگیرد، در اثر سینگولاریتی میدان نیز بیان کرد که از آنجا که در حل این مسئله، آنالیز تنش موثر صورت میگیرد، در اثر سینگولاریتی میدان نشار رخ دهد.

شکل(۵–۲۵) تغییرات تنش موثر قائم را در گامهای زمانی و در راستای محور I نشان میدهد. این نمودار خاصیت سینگولاریتی تنش موثر را نشان میدهد، به طوریکه با افزایش طول ترک، مقدار تنش حداکثر افزایش مییابد. همچنین تنش با افزایش حجم سیال ورودی به محیط و افزایش فشار سیال حفرهای، افزایش مییابد.



شکل(۵-۲۳): تغییرات فشار حفرهای سیال در مراحل مختلف رشد ترک



شکل(۵-۲۴): نتایج بدست آمده توسط (Lecampion,2008) برای تغییرات میدان فشار در طول ترک



شکل(۵–۲۵): تغییرات تنش موثر قائم در راستای محور I برای زمانهای مختلف

موقعیت نوک ترک نسبت به زمان در شکل (۵–۲۶) نشان داده شده است. در حالتی که تقارن کامل وجود داشته باشد، انتظار میرود که ترک در راستای اولیه گسترش یابد، با این حال اندکی انحراف نسبت به راستای اولیه مشاهده میشود. باید توجه داشت که وجود تنش مرزی در راستای X در مرز سمت راست، برروی این انحراف تأثیر دارد.



شکل(۵-۲۶): موقعیت نوک ترک در زمانهای مختلف از حل مسئله(۵-۶)

یابد. فشار گرهی در نوک ترک در این حالت نسبت به مسئله (۵-۴) بیشتر است. تغییرات میدانهای تنش-های موثر قائم و افقی در مرحله سوم از حل مسئله در شکلهای (۵-۲۹) و (۵-۳۰) نشان داده شده است.



شكل(۵-۲۷): المانهاي نفوذناپذير



شکل(۵–۲۸): تغییرات فشار سیال حفرهای در راستای محور I در دو گام زمانی برای حالتی که المان مجاور المان ترک

نفوذناپذير باشد



شکل(۵-۲۹): میدان تنش موثر قائم $\sigma_{_{yy}}$ در مجاورت ترک برای گام زمانی سوم



شکل(۵-۵): میدان تنش موثر افقی σ_{xx} در مجاورت ترک برای گام زمانی سوم

۵-۷- میدان تنش و فشار در مجاورت یک ترک هیدرولیکی برای فواصل مختلف جبهه سیال از نوک ترک:

برای ترکی با طول ۴/۲ متر در محیط نفوذناپذیر، میدان تنش و فشار مورد بررسی قرار می گیرد. در حالتی که سرعت سیال ورودی به محیط برابر با ۱ متر بر ثانیه است، گام زمانی برای حل مسئله در چهار حالت مختلف برابر با ۱، ۲، ۳ و ۴ ثانیه در نظر گرفته می شود. هدف از این مسئله، مقایسه میدانهای تنش و فشار در مجاورت ترک، برای حالتهای مختلفی است که در آن جبهه سیال ورودی در فواصل مختلف از نوک ترک قرار دارد. بنابراین چهار حالت در نظر گرفته می شود.

هنگامی که مجیط نفوذناپذیر باشد، فشار سیال در داخل ترک به صورت ترکشن روی مرز ترک اعمال می-شود و بنابراین لبههای ترک عاری از تنش نمیباشند، در این حالن تمامی سیال ورودی وارد ترک شده و جریان سیال تنها در داخل ترک برقرار بوده و در نقاط دیگر محیط جریان وجود ندارد. در حالتی که سرعت سیال ورودی برابر با 1m/sec است، مسئله برای یک گام زمانی اما با مقادیر مختلف حل میشود. تغییرات تنش قائم موثر در راستای محور طولی ترک برای این حالتها در شکل (۵–۳۱) نشان داده شده است.



شکل(۵-۳۱): تغییرات تنش قائم موثر در راستای محور طولی ترک برای حالتی که سرعت سیال ورودی برابر با 1m/sec

است.

همانگونه که در شکل(۵–۳۱) مشاهده میشود، با بزرگتر در نظرگرفتن گام زمانی، جبهه سیال به نوک ترک نزدیکتر شده و بنابراین اختلاف بین تنش در مجاورت نوک ترک و تنش در مجاورت دهانه ترک افزایش مییابد. همچنین با افزایش مقدار سیال ورودی میزان تنش در لبهها و نوک ترک افزایش مییابد. تنش در راستای طول ترک(به جز نوک ترک) روند کاهشی دارد، در حالی که برای ترک خشک که در صفحه تحت کشش قرار گرفته است، تنش قائم روند افزایشی دارد. اختلاف در این روند به دلیل وجود ترکشن ناشی از فشار سیال روی لبههای ترک میباشد. در دهانه ترک بدلیل وجود سیال با فشار اولیه زیاد، تنش زیاد بوده و با پیشروی سیال در داخل ترک این فشار کاهش مییابد. در مجاورت نوک ترک، با وجود فاصله بین نوک ترک و جبهه سیال، تمرکز تنش زیاد وجود دارد که این مسئله منطبق بر ماهیت ترک میباشد.



شکل(۵-۳۲): تغییرات فشار سیال در راستای محور طولی ترک برای حالتی که سرعت سیال ورودی برابر با 1 m/sec است.

همانگونه که در شکل (۵–۳۲) مشاهده میشود، فشار در راستای محور طولی ترک کاهش مییابد. برای نقاط بعد از نوک ترک فشار دچار افت شدید میشود زیرا سیال به آن نقاط نمیرسد. در حاالتی که گام زمانی برابر با ۴ ثانیه است، فشار در مجاورت نوک ترک افزایش چشمگیری مییابد. این حالت برای محیط متخلخل نیز بوجود میآید. باید خاطر نشان کرد که توابع ارتقایی که برای میدان فشار در مجاورت نوک ترک در نظر گرفته شده است، بر طبق نتایج تحلیلی که قبلاً به آن اشاره شد، سینگولار بوده و درجه آن به شرایط غالب حاکم بر محیط بستگی دارد. در این حالت سینگولاریتی بوجود آمده برای میدان فشار در نزدیکی نوک ترک، منطبق با نتایج تحلیلی میباشد.

وضعیت تغییر شکل یافته محیط در شکل (۵–۳۳) نشان داده شده است. همانطور که از این شکل مشخص می شود، باز شدگی لبه های ترک از یکدیگر با افزایش گام زمانی، افزایش می یابد. با افزایش گام زمانی و در نتیجه افزایش میزان سیال ورودی، باز شدگی نوک ترک نیز افزایش می یابد.



شکل (۵-۳۳): تغییر شکل مش اولیه برای گامهای زمانی (از بالا به پایین) ۱، ۲، ۳ و ۴ ثانیه

فصل ششم: نتیجه گیری و پیشنهادات

۶-۱- نتیجه گیری

با توجه به گستردگی دامنه کاربرد پدیده شکست هیدرولیکی در صنعت و علوم مهندسی و همچنین با توجه به پیچیده بودن این فرایند و در دسترس نبودن روشهای تحلیلی جامع که دربرگیرنده تمامی جنبههای این پدیده باشد، استفاده از روشهای عددی برای پیش بینی رفتار این پدیده در حال افزایش می باشد. پیچیدگی-های مسئله شکست هیدرولیکی به قدری زیاد است که حتی برای مدل سازی عددی آن نیز، نیاز به فرضیات ساده کننده می باشد. در سادهترین حالت، در فرایند شکست هیدرولیکی، سه فرایند فیزیکی با هم اندرکنش متخلخل جریان سیال هم مربوط به جریان سیال در داخل ترک و هم جریان سیال در داخل محیط می باشد. در این محیطها مقداری از سیال هم مربوط به جریان سیال و شکست محیط می باشد. در محیطهای متخلخل جریان سیال هم مربوط به جریان سیال در داخل ترک و هم جریان سیال در داخل محیط می باشد. در این محیطها مقداری از سیال ورودی به داخل ترک از طریق مرز ترک به داخل محیط نفوذ کرده و باعث افزایش فشار حفرهای محیط می شود. افزایش فشار حفرهای باعث ایجاد تغییرات در میدان تنش مجاور ترک شده و بدین طریق برروی میدان جابجایی تأثیر می گذارد. از طریق کرنش های حجمی موجود در محیط، میزان تخلخل را تغییر داده و این باعث ورود و یا خروج سیال از حفرات داخل محیط می شد. ترک هیدرولیکی در محیط متروی نایش فشار حفرهای باعث ایجاد تغییرات در میدان تنش مجاور ترک میزان تخلخل را تغییر داده و این باعث ورود و یا خروج سیال از حفرات داخل محیط می شد. ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل، یک مسئله کاملاً همبسته هیدرومکانیکی می باشد. در بیشتر تحقیقات مورت گرفته درباره شکست هیدرولیکی، این همبستگی بین معادلات تعادل و پیوستگی جریات سیال در طرفی بیشتر این تحقیقات برای ترکهایی که در محیطهای نفوذناپذیر قرار دارند، صورت گرفته می شود. از

رفتار متناظر با نوک ترک هیدرولیکی، از موضوعات مهمی است که در چند سال اخیر تحقیقات بسیاری برروی آن صورت گرفته است. رفتار نوک ترک وابسته به مقادیر اولیه و مرزی مسئله میباشد. همچنین این رفتار بسته به اینکه ترک داخل چه محیطی باشد متفاوت است. علاوه بر این اعمال کردن این رفتار در مدل-های عددی، از چالش برانگیزترین مسائل در مدلسازی ترکهای هیدرولیکی است. روش المان محدود توسعه یافته در این زمینه نسبت به سایر روشهای عددی برتری دارد. به همین دلیل در این تحقیق از روش XFEM برای مدلسازی ترک هیدرولیکی در محیط متخلخل اشباع استفاده شده است. با این حال با اعمال یکسری تغییرات در پارامترهای ورودی مسئله می توان ترک در محیطهای نفوذناپذیر را نیز مدل کرد. برنامه کامپیوتری تهیه شده بر مبنای فرمول بندی عددی ارائه شده در فصل چهارم برای مسائل همبسته هیدرومکانیکی، در حل مسائل تحکیم یک بعدی و تعیین فشار شروع شکست هیدرولیکی نتایج قابل قبولی از خود نشان داد. سپس از این برنامه برای حل مسائل مربوط به تحلیل میدانهای تنش و فشار در مجاورت ترک هیدرولیکی استفاده شد. برای گام اول از حل مسئله، میدانهای تنش و فشار قابل قبولی حاصل شد، به گونهای که سینگولاریتی در میدان تنش در مجاورت نوک ترک حاصل شد. اما در گامهای بعدی سینگولاریتی غیر قابل انتظار در میدان فشار در نزدیکی نوک ترک رخ میدهد که این موضوع در تحقیق فشار برطرف میشود.

استفاده از تابع هیویساید در ارتقاء میدان جابجایی گرههای متناظر با طول ترک، لازم نمی باشد. زیرا ترک قبل از اعمال سیال به داخل آن، تحت میدان فشاری قرار گرفته و بنابراین لبههای آن در حال نزدیک شدن به یکدیگراند و در نتیجه ناپیوستگی در محیط وجود ندارد.

روابط تحلیلی که از آنها برای انتخاب توابع ارتقاء میادین فشار و تنش در مجاورت استفاده میشود، محدود به حالتی است که تأثیر تغییرشکل محیط اطراف و جریان سیال موجود در محیط برروی جریان سیال در داخل ترک درنظر گرفته نمیشود. در حالی که معادلات مورد استفاده در مدلسازی عددی انتشار ترک هیدرولیکی به روش XFEM ، کاملاً همبسته بوده و تأثیر محیط اطراف ترک برروی جابجایی محیط اطراف ترک و جریان سیال داخل آن در نظر گرفته میشود. بنابراین انتظار میرود که برخی نتایج ناخوشایند، به خصوص تغییرات میدان فشار سیال در مجاورت ترک به این مسئله مربوط باشد.

زمانی که طول ترک و فاصله بین نوک ترک و دهانه آن اندک باشد، فشار سیال از دهانه به سمت نوک دارای روند کاهشی میباشد. اما زمانی که این فاصله افزایش یابد، فشار در محدوده مجاور نوک ترک، حداکثر است. در واقع با افزایش طول ترک تنش در مجاورت نوک ترک دارای شدت زیادتری نسبت به حالتی است که ترک طول کمتری دارد و ینابراین فشار در ابن منطقه افزایش مییابد. به عبارت دیگر میتوان گفت از آنجا که فشار در ترک تابع بازشدگی ترک به صفر، فشار سیال با وجود نرخ ثابت جریان، سیال با میبان به سمت نوک میتوان گفت از آنجا سیال با وجود نرخ ثابت جریان، سینگولار شود.

۲-۶- پیشنهادات

۴- تحلیل کاملاً دینامیکی انتشار ترک هیدرولیکی

فهرست منابع

- 1. Adachi J. Fluid-driven fracture in permeable rock. Phd Thesis. University of Minesota. 2001.
- Adachi J, Siebrits E, Peirce A, Desroches J. Computer simulation of hydraulic fractures. International Journal of rock Mechanics & mining Sciences. 44; 2007. 739-757.
- 3. Boone T J. Simulation and visualization of hydraulic fracture propagation in poroelastic rock. Phd Thesis. Cornell University. 1989.
- 4. Bunger A, Detournay E. Toughness-dominated hydraulic fracture with leak-off. International Journal of Fractures. 2005. 134. 175-190.
- 5. Carter B J, Desroches J, Ingraffea A R, Wawrzynek P A. Simulation fully 3D hydraulic fracturing. Comput. Methods Appl. Mech. Engrg. 2005.
- 6. Dolbow J., "An Extended Finite Element Method with Discontinuous Enrichment for Applied Mechanics", Theoretical and Applied Mechanics, Northwestern University, Evanston, IL, USA: Ph.D. thesis, 1999.
- 7. Detournay E, Garagash D. The near-tip region of a fluid-driven fracture propagation in a permeable elastic solid. J. Fluid Mech. Vol.497. 2003. pp. 1-32.
- 8. Economides M, Valko P, Wang X. Advances in production engineering. SPEJ, 2001.
- 9. Edward J, Shaughnessy Jr, Katz M, Schaffer P. Introduction to fluid mechanics. Oxford University Press. New York. 2005.
- 10. Garagash D, Detournay E. The tip region of a fluid-driven fracture in an elastic medium. Journal of Applied Mechanics (ASME). 2000; 67:183-192
- 11. Garagash D. Near tip processes of fluid-driven fractures. Phd thesis. University of Minesota. 1998.
- 12. Ghasemi A. Three-dimensional poroelastic hydraulic fracture simulation using the displacement discontinuity method. Phd thesis. University of Oklahoma. 1996.
- 13. Gil I, Roegiers J C. Coupled elasto-plastic model for hydraulic fracturing of unconsolidated formations. ISRM 2003- Technology roadmap for rock mechanics, South African Institue of mining and metallurgy. 2003.

- 14. Hu J. Plane-strain Propagation of fluid-driven fracture in a permeable rock of finite toughness. Phd thesis. Department of Civil and Environmental engineering. Clarkson university. 2005.
- 15. Lecampion B, Detournay E. An implicit algorithm for the propagation of a hydraulic fracture with a fluid lag. Comput. Methods Appl. Mech. Engrg. 2007.
- 16. Lecampion B. An extended finite element method for hydraulic fracture problems. Commun. Numer. Meth. Engng. 2008.
- 17. Lewis R W, Schrefler B A. The finite element method in the static and dynamic deformation and consolidation of porous media. John Wiley & Sons. 1998.
- Moës N., Gravouil A, Belytschko T. Non-planar 3D crack growth by the extended finite element and the level sets-Part I: mechanical model. International Journal for Numerical Methods in Engineering. Vol. 53. No. 11. 2002. P.P. 2549-2568.
- 19. Mohammadi S. Extended finite element method for fracture analysis of structure. Blackwell Publishing. 2008.
- 20. Pak A. Numerical modeling of hydraulic fracturing. Phd thesis. Department of Civil and Environmental Engineering. University of Alberta. 1997.
- Secchi S, Simoni L, Schrefler B. Mesh adaptation and transfer schemes for discrete fracture propagation in porous materials. Int. J. Numer. Anal. Meth. Geomech. 2007;31:331-345.
- 22. Segura J M, Carol I. Coupled HM analysis using zero-thickness interface elements with double nodes. Part I: Theoreical model. INt. J. Numer. Anal. Meth. Geomech. 2008; 32:2083-2101.
- Sukumar N, Prévost J.H. Modeling quasi-static crack growth with the extended finite element method Part I: Computer implementation. International Journal of Solids and Structures. Vol. 40. 2003. P.P. 7513-7537.
- 24. Suthersan S. Hydraulic and pneumatic fracturing. Remediation engineering: design concepts Ed. Suthan S. Suthersan, Boca Raton: CRC Press LLC. 1999.

25. Yew. H. Ching. Mechanics of hydraulic fracturing. Gulf Publishing Company. Houston, Texas. 1997.

Abstract

In this study initial and propagation of hydraulic fracture in saturated porous and impermeable media was investigated. Partial differential equations of equilibrium and continuity of fluid flow were resolved in affective stress analysis during boundary and initial conditions. Interaction in different phases of porous media was considered by using the main variable in the equation of equilibrium at continuity equation and inverse. Since the differential equations governing the problem have same variables, so they were resolved in a full couple manner. To solve the partial equations system, finite element approach was used and differential equations converted to algebraic equations. To model cracks, finite element shape functions were enriched by tip functions that represent the behavior of surrounding area of tip fracture. Finally, by extraction of a new formulation using the extended finite element method, integral equation field variables, including displacement and pore pressure increments were discrete using the enriched functions. For the discretion, a fully implicit approach was used. To review the model results, the numerical results was compared with the FEM numerical results for one-dimensional consolidation problem, and with analytical results for the problem starting pressure hydraulic failure. Finally, problems related to hydraulic fracture analysis was investigated in porous and impermeable media.

Key words: Extended Finite Element Method, Hydraulic Fracturing, Coupling, Tip Function,



University of Tehran Faculty of Mining Engineering



A Thesis Submitted to the Graduated Studies Office in Partial Fulfillment of the Requirements for the Degree of M.Sc. Mining Engineering, Exploitation Field

Cupled Numerical Modeling of Hydraulic Fracturing Process With Extended Finite Element Method

By:

Hojjat Shafiei

Supervisor:

Dr. Mahdi Mousavi

Dr. Soheil Mohammadi

Oct 2009
