

بِسْمِ اللَّهِ الرَّحْمَنِ الرَّحِيمِ



دانشکده فنی مهندسی

گروه مکانیک

پایان نامه

برای دریافت درجه‌ی کارشناسی ارشد  
مهندسی مکانیک-طراحی کاربردی

تحلیل شکست استاتیکی با استفاده از تلفیق

روش‌های MLPG و المان محدود

استاد راهنما: دکتر علیرضا شفیعی

استاد مشاور: دکتر علیرضا فتوحی

پژوهش و نگارش: محمد علی مشایخی پور

۱۳۸۸ / ۲ / ۱

کتابخانه و اطلاعیه‌ها  
تعمیرات و مرمت  
تعمیرات و مرمت

بهمن‌ماه ۱۳۸۷

۱۲۶۸۰۷

تقدیم به:

تمام کسانی که دوستشان دارم.

## قدردانی

اکنون که با تأییدات خداوند متعال توفیق یافتیم تا پایان‌نامه‌ی خود را به پایان رسانیم، سر تعظیم بر آستان کبریایی او فرود آورده، و از این که از دریای بیکران علم خود ذره‌ای به من عطاء فرموده تا با کمک و استعانت از او در جهت خدمت و اعتلای سطح علمی جامعه‌ی مهندسیین کشورم گامی هر چند ناچیز بردارم، خاضعانه و بی‌ریا او را حمد و سپاس می‌گویم.

در طول انجام این پایان‌نامه عزیزانی مرا یاری و همراه بوده‌اند که بر خود واجب می‌دانم قدردان محبت‌های ایشان باشم.

بدون شک زحمات و کمک‌های طاقت‌فرسا، پشتیبانی و سعه‌ی صدر پدر و مادر عزیزم، در تمام مراحل تحصیل و به خصوص در انجام این رساله را هرگز فراموش نخواهم کرد و از ایشان کمال تشکر را دارم.

از جناب آقای دکتر شفیعی که به عنوان استاد راهنما که با رهنمودهای حکیمانه‌ی خود از انتخاب تا تکمیل پروژه با سعه‌ی صدر، و حسن خلق و دقت‌نظر مرا یاری کرده، در این راه زحمات زیادی متحمل شده‌اند از صمیم قلب تشکر می‌کنم و برای این استاد نمونه و برجسته در راه تعلیم آینده‌سازان این مرز و بوم آرزوی توفیق روزافزون دارم.

از جناب آقای دکتر علیرضا فتوحی، به عنوان استاد مشاور که از راهنمایی‌های ایشان در انجام و تدوین این پایان‌نامه بهره‌ی وافر برده‌ام، قدردانی می‌کنم.

در پایان از تمامی اساتید و دوستانی که برای پیشرفت و موفقیت علمی من زحمت کشیده‌اند، صمیمانه تشکر کرده و برای ایشان آرزوی موفقیت دارم.



صور تجلسه دفاعیه پایان نامه دانشجوی  
دوره کارشناسی ارشد

شناسه: ب/ک/۳

جلسه دفاعیه پایان نامه تحصیلی آقای/ خانم: محمد علی مشایخی پور دانشجوی کارشناسی ارشد

رشته/گرایش: مهندسی مکانیک - طراحی کاربردی

به شماره دانشجویی: ۸۵۰۳۹۱۴

تحت عنوان: تحلیل شکست استاتیکی با استفاده از تلفیق روشهای MLPG و المان محدود

و تعداد واحد: ۶ در تاریخ ۱۳۸۷/۱۱/۳۰ بحضور اعضای هیأت داوران (به شرح ذیل) تشکیل گردید.

پس از ارزیابی توسط هیأت داوران، پایان نامه با نمره: به عدد ۱۹۲ به حروف تونزده تمام و درجه عالی مورد تصویب قرار گرفت.

امضاء

نام و نام خانوادگی

عنوان

آقای دکتر علیرضا شفیعی

استاد/استادان راهنما:

آقای دکتر علیرضا فتوحی

استاد/استادان مشاور:

آقای دکتر محمود خداداد

متخصص و صاحب نظر داخلی:

آقای دکتر حسینعلی رحیمی

متخصص و صاحب نظر خارجی:

نماینده تحصیلات تکمیلی دانشگاه (ناظر)

نام و نام خانوادگی: آقای دکتر منصور نخ کش

امضاء:

## چکیده

روش MLPG یکی از روشهای بدون مش واقعی است که براساس فرم ضعیف متقارن محلی بوده و برای درونیابی تابع میدان و نیز انتگرال گیری عددی نیازی به مش ندارد، در این روش از تخمین MLS برای درونیابی تابع میدان استفاده می شود. این روش از لحاظ محاسباتی در تحلیل مسائل مکانیک شکست وقت گیر و پرهزینه است. در پژوهش حاضر، از تلفیق روش های MLPG و المان محدود برای رفع این مشکل استفاده می شود.

بدین منظور در ابتدا روش MLPG برای حل مسایل الاستواستاتیک دو بعدی فرمول بندی می شود و سپس روش المان مشترک برای تلفیق روش های MLPG و المان محدود توضیح داده می شود و روش المان متداخل برای این کار پیشنهاد می شود.

در ادامه برای حل مسایل مکانیک شکست الاستیک خطی، با استفاده از الگوریتم های المان محدود و MLPG روش هایی بیان می شود. از روش انتگرال  $J$  برای محاسبه ی ضریب شدت تنش مود اول و دوم در ماده ی همگن استفاده شده است.

در انتها یک برنامه بر اساس روش المان متداخل برای حل مسائل یک بعدی و دوبعدی الاستیسیته در محیط MATLAB نوشته شده و سپس این برنامه برای تحلیل مسائل شکست الاستیک خطی توسعه داده شده است.

## فهرست مطالب

### چکیده

۱ مقدمه

۱-۱ کلیات	۱
۲-۱ تاریخچه	۳
۳-۱ پژوهش حاضر	۵

### ۲ تلفیق روش‌های MLPG و المان محدود

۱-۲ روش MLPG	۶
۱-۱-۲ مقدمه	۶
۲-۱-۲ انواع دامنه در روش MLPG	۷
۳-۱-۲ تخمین MLS	۹
۴-۱-۲ تابع وزن	۱۲
۵-۱-۲ فرمول بندی MLPG	۱۴
۲-۲ روش المان محدود	۱۸
۳-۲ تلفیق روش‌های MLPG و المان محدود	۲۰
۱-۳-۲ تلفیق به روش المان مشترک	۲۲
۲-۳-۲ تلفیق به روش المان متداخل	۲۶

## ۳ حل مسائل مکانیک شکست الاستیک خطی

۳۱	.....مقدمه	۱-۳
۳۲	.....تعیین میدان تنش و جابجایی در اطراف نوک ترک	۲-۳
۳۴	.....مکانیک شکست در روش المان محدود	۳-۳
۳۷	.....مکانیک شکست در روش MLPG	۴-۳
۳۷	.....توسعه‌ی توابع پایه	۱-۴-۳
۳۷	.....اصلاح تابع وزن	۲-۴-۳
۴۳	.....تعیین میدان تنش و جابجایی در مسائل شکست متقارن	۵-۳
۴۳	.....محاسبه‌ی ضرایب شدت تنش	۶-۳
۴۳	.....ارتباط تنش و جابجایی	۱-۶-۳
۴۵	.....روش $J$ -انتگرال	۲-۶-۳

## ۴ تحلیل مسائل با استفاده از روش المان متداخل

۵۱	.....میله‌ی یک بعدی	۱-۴
۵۴	.....تیر یک سر گیردار دو بعدی	۲-۴
۵۷	.....بررسی مسائل شکست	۳-۴
۵۸	.....نوار ترکدار لبه‌ای تحت مود اول شکست	۱-۳-۴
۶۴	.....نوار ترکدار مرکزی تحت مود اول شکست	۲-۳-۴
۶۷	.....نوار ترکدار لبه‌ای تحت ترکیب مودها	۳-۳-۴
۷۰	.....مسائل شکست متقارن	۴-۴
۷۰	.....نوار دارای دو ترک لبه‌ای متقارن تحت مود اول	۱-۴-۴



۲-۴-۴ نوار ترکدار لبه‌ای تحت مود اول..... ۷۲

۵ نتایج و پیشنهادات

۱-۵ نتایج..... ۷۴

۲-۵ پیشنهادات..... ۷۶

فهرست منابع و مآخذ..... ۷۸

ABSTRACT (چکیده به زبان انگلیسی)

## فهرست شکل‌ها

- شکل ۱-۲ دامنه‌ی تربیع  $\Omega_Q$ ، دامنه‌ی وزن دار  $\Omega_w$  حول گره‌ی  $l$ ام و دامنه‌ی پوشش  $\Omega_S$  حول نقطه‌ی گوسی در روش MLPG ..... ۸
- شکل ۲-۲ تابع تخمین  $u^h(\mathbf{x})$  و پارامترهای گره‌ای  $\mathbf{u}_I$  در تخمین MLS ..... ۱۱
- شکل ۳-۲ دامنه و مرزها در روش MLPG:  $\Omega$  دامنه‌ی مسأله،  $\Gamma_u$  مرز اساسی،  $\Gamma_f$  مرز طبیعی،  $\Omega_D$  دامنه‌ی تربیع و محدود به مرز  $\Gamma_D, \Gamma_{Du}$  قسمتی از مرز اساسی که با مرز  $\Omega_D$  تلاقی دارد،  $\Gamma_D$  قسمتی از مرز طبیعی که با دامنه‌ی  $\Omega_D$  تلاقی دارد ..... ۱۶
- شکل ۴-۲ المان چهارگوش درجه یک ..... ۱۹
- شکل ۵-۲ تقسیم دامنه‌ی مسأله به سه دامنه‌ی المان محدود، MLPG و المان مشترک ..... ۲۲
- شکل ۶-۲ المان‌های مشترک استفاده شده برای تلفیق دو ناحیه‌ی المان محدود و MLPG ..... ۲۲
- شکل ۷-۲ تابع شکل المان مشترک در حالت یک بعدی با استفاده از تابع وزن اسپیلان درجه ۳
- الف: تابع شکل و ب: مشتق تابع شکل ..... ۲۵
- شکل ۸-۲ زیر دامنه‌های دامنه‌ی تربیع متداخل در المان‌های مشترک ..... ۲۶
- شکل ۹-۲ ناحیه‌ی MLPG و المان محدود قبل از تلفیق ..... ۲۹
- شکل ۱۰-۲ تلفیق نواحی MLPG و المان محدود پس از تلفیق ..... ۲۹
- شکل ۱-۳ نمایش شعاع و زاویه‌ی نوک ترک ..... ۳۳
- شکل ۲-۳ مدهای شکست در حالت صفحه‌ای ..... ۳۳
- شکل ۳-۳ المان چهارگوش درجه دوم المان محدود ..... ۳۵
- شکل ۴-۳ المان چهارگوش درجه دوم منفرد ..... ۳۶
- شکل ۵-۳ الف-المان مثلثی درجه دوم ب-المان مثلثی منفرد ..... ۳۶
- شکل ۶-۳ دامنه‌ی تأثیر در روش مشاهده‌ای ..... ۳۸
- شکل ۷-۳ دامنه‌ی تأثیر در روش انکسار ..... ۳۹

- شکل ۳-۸ توابع شکل بدست آمده از توابع وزن توسعه یافته در صفحه ی ترکدار (الف) صفحه ی ترکدار، ب)  $\Phi_1$ ، پ)  $\Phi_2$ ، ت)  $\Phi_3$ ..... ۴۲
- شکل ۳-۹ استفاده از روش برون یابی برای محاسبه ی ضریب شدت تنش..... ۴۵
- شکل ۳-۱۰ الگوی استفاده از روش انتگرال  $J$ ..... ۴۶
- شکل ۳-۱۱ محاسبه ی  $J$ -انتگرال در روش MLPG..... ۴۷
- شکل ۴-۱ میله ی یک بعدی تحت تنش کششی..... ۵۱
- شکل ۴-۲ تلفیق نواحی MLPG و المان محدود به روش المان متداخل در میله ی یک بعدی..... ۵۲
- شکل ۴-۳ تغییر مکان میله بر حسب طول میله..... ۵۳
- شکل ۴-۴ زمان اجراء برنامه نسبت به طولهای مختلف ناحیه ی MLPG..... ۵۳
- شکل ۴-۵ تیر یک سرگیردار با بار سهمی شکل در انتها..... ۵۴
- شکل ۴-۶ نمودار جابجایی عمودی صفحه ی تقارن افقی تیر..... ۵۶
- شکل ۴-۷ توزیع تنش برشی در انتهای گیردار تیر..... ۵۶
- شکل ۴-۸ زمان اجراء برنامه برای طول های مختلف ناحیه ی MLPG در روش المان متداخل..... ۵۷
- شکل ۴-۹ نوار ترکدار لبه ای تحت مود اول شکست و گره بندی  $21 \times 11$ ..... ۵۸
- شکل ۴-۱۰ نوار ترکدار مرکزی تحت مود اول شکست..... ۶۵
- شکل ۴-۱۱ نوار ترکدار لبه ای تحت ترکیب مودهای اول و دوم شکست..... ۶۸
- شکل ۴-۱۲ الف: نوار دارای دو ترک متقارن تحت مود اول ب: قسمت استفاده شده در تحلیل..... ۷۰
- شکل ۴-۱۳ گره بندی و المان بندی قسمت استفاده شده در تحلیل نوار ترک دوپل لبه ای متقارن..... ۷۱
- شکل ۴-۱۴ الف: نوار ترکدار لبه ای تحت مود اول شکست ب: قسمت استفاده شده در تحلیل..... ۷۳

شکل ۴-۱۵ گره‌بندی و المان‌بندی قسمت استفاده شده در تحلیل نوار ترکدار لبه‌ای..... ۷۳

شکل ۵-۱ نمودار اجراء زمان برای دو نوع گره‌بندی مثال ۴-۳-۱..... ۷۵

## فهرست جداول

- جدول ۴-۱ ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) در طولهای مختلف ناحیه‌ی  
MLPG با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای گره‌بندی  $11 \times 6$  گره ..... ۵۹
- جدول ۴-۲ ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) در طولهای مختلف ناحیه‌ی  
MLPG با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای گره‌بندی  $11 \times 21$  گره ..... ۶۰
- جدول ۴-۳ ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) در طولهای مختلف ناحیه‌ی  
MLPG با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای گره‌بندی  $21 \times 21$  گره ..... ۶۱
- جدول ۴-۴ ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) در طولهای مختلف ناحیه‌ی  
MLPG با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای گره‌بندی  $15 \times 25$  گره ..... ۶۲
- جدول ۴-۵ مقادیر ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) به ازای مسیرهای  
بسته‌ی مختلف در نوار ترک‌دار لبه‌ای با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای MLPG خالص  
و  $L_{MLPG}/L = 0.5$  و گره‌بندی  $11 \times 21$  ..... ۶۳
- جدول ۴-۶ ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) در نوار ترک‌دار لبه‌ای به ازای  
طول‌های مختلف ترک برای روش MLPG خالص و روش المان متداخل ( $L_{MLPG}/L = 0.5$ )  
و گره‌بندی  $11 \times 21$  ..... ۶۴
- جدول ۴-۷ ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) در نوار ترک‌دار مرکزی تحت مود  
اول در طول‌های مختلف ناحیه‌ی MLPG با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای  $11 \times 21$  گره ..... ۶۶
- جدول ۴-۸ مقادیر ضریب شدت تنش مود اول نرمال ( $K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c}$ ) به ازای مسیرهای بسته‌ی  
مختلف در نوار ترک‌دار مرکزی با فرض  $W=5$  و  $L_c=2$  واحد برای MLPG خالص و  $L_{MLPG}/L = 0.5$   
و گره‌بندی  $11 \times 21$  ..... ۶۷

جدول ۴-۹ مقادیر ضریب شدت تنش مود اول و دوم نرمال  $(K/\sigma_0\sqrt{\pi L_c})$  برای مسیره‌های بسته‌ی مختلف در نوارترکدار لبه‌ای تحت ترکیب مودها برای روش MLPG خالص و روش المان‌متداخل  $(L_{MLPG}/L = 0.5)$  ..... ۶۹

جدول ۴-۱۰ مقادیر ضریب شدت تنش مود اول نرمال  $(K_I/\sigma_0\sqrt{\pi L_c})$  به ازای مسیره‌های بسته‌ی مختلف در نوار دوبل ترکدار لبه‌ای برای روش MLPG خالص و روش المان‌متداخل  $(L_{MLPG}/L = 0.5)$  ..... ۷۲

# فصل اول

## مقدمه

### ۱-۱ کلیات

مکانیک شکست<sup>۱</sup> یکی از علومی است که در سه دهه‌ی اخیر در صنایع مختلف، به خصوص در صنایع هوافضا مورد توجه بسیار قرار گرفته است. امروزه طراحی‌های نوین بر اساس رشد ترک انجام می‌گیرد، یعنی اگر ترک رشد کند جسم به شکست می‌رسد و اگر ترک رشد نکرده و یا رشد آن متوقف شود دچار شکست نمی‌شود. به همین دلیل با استفاده از روش‌های گوناگون از جمله تست‌های غیر مخرب موقعیت مکانی ترک‌ها مشخص شده و سپس با استفاده از علم مکانیک شکست به تحلیل استاتیکی، دینامیکی و ... بر روی ترک پرداخته می‌شود [۱].

تمامی روشهایی که در مکانیک شکست برای تحلیل ترک مورد استفاده قرار می‌گیرند، بر اساس نتایج آزمایشگاهی و یا حل تحلیلی است. به همین دلیل ابتدا مقادیر تنش و تغییر مکان بر اساس نتایج تحلیلی و آزمایشگاهی بدست آورده شده و سپس با استفاده از این نتایج به تحلیل ترک پرداخته می‌شود. ولی متأسفانه برای بسیاری از مسائل شکست حل تحلیلی وجود ندارد (یا حل تحلیلی آن بسیار مشکل است)، بنابراین باید به دنبال روش‌هایی بود که بتوان با خطای کم نتیجه‌ی مطلوب را بدست آورد. الگوریتم‌های عددی از جمله روش المان محدود، روش‌های بدون مش، روش المان مرزی و ... می‌توانند در تحلیل این‌گونه مسائل مفید باشند.

روش المان محدود<sup>۲</sup> یکی از رایج‌ترین روش‌های عددی است که در حل مسائل مختلف به خصوص برای حل مسائل شکست در سه دهه‌ی اخیر مورد توجه زیاد قرار گرفته است، در این روش دامنه‌ی مسأله به نواحی کوچکتری به نام المان تقسیم شده و معادلات دیفرانسیل حاکم بر

<sup>۱</sup>Fracture mechanics

<sup>۲</sup> Finite element method(FEM)

سیستم بوسیله‌ی یک سری از معادلات جبری برای هر المان تقریب زده می‌شود [۳ و ۲]. با وجود اینکه روش المان محدود روشی قدرتمند و پیشرفته برای تحلیل مسائل استاتیکی و دینامیکی، آنالیز تنش خطی و یا غیر خطی جامدات است [۴]، ولی در تحلیل مسائل شکست دارای مشکلاتی از قبیل زیر می‌باشد:

۱- در تحلیل تغییر شکل‌های بزرگ، مقدار قابل توجهی از دقت به دلیل تغییر شکل زیاد المان‌ها از بین می‌رود.

۲- تحلیل مسائل رشد ترک با مسیرهای دلخواه مشکل است.

۳- شبیه‌سازی شکست ماده و گسستگی آن بسیار مشکل است.

۴- در مسائلی که رشد ترک وجود دارد نیاز به مش‌بندی مجدد است که در روش المان محدود این کار بسیار وقت‌گیر است [۵ و ۶].

تلاش برای رفع معایب فوق، منجر به ابداع روش‌های بدون‌مش<sup>۱</sup> شده است. در تمامی انواع روش‌های بدون‌مش، دامنه‌ی مسأله و مرزهای آن با استفاده از یک مجموعه گره‌ی پراکنده و مجزا تعریف می‌شود. این گره‌ها بوجود آورنده‌ی مش نیستند و فقط برای درونیابی تابع‌میدان به کار می‌روند. در این روش‌ها معادلات دیفرانسیل پاره‌ای فقط بر مبنای روابط بین گره‌ها، بدون نیاز به مش‌بندی، حل می‌شوند. در روش‌های بدون‌مش می‌توان به راحتی گره‌ای را در دامنه‌ی مسأله اضافه و یا کم کرد بدون آنکه گره‌بندی کامل سیستم تغییر کند، این مطلب در بررسی مسائل شکست بسیار با اهمیت می‌باشد. ولی روش‌های بدون‌مش در مقایسه با المان محدود از لحاظ محاسبات، زمان‌گیر و دارای حجم محاسبات زیادتری هستند و در نتیجه گران‌تر می‌باشند، (به خصوص در تحلیل مسائل شکست به دلیل آنکه از تعداد گره‌ی زیادی استفاده می‌شود) که با توجه به مزایایی که برای روش‌های بدون‌مش نسبت به المان محدود بیان شد یک ایراد به حساب می‌آید [۷]. بنابراین باید به دنبال روشی بود تا بتوان از مزایای هر دو روش استفاده کرد و معایب دو روش را تا حد امکان کاهش داد. بدین منظور از سال ۱۹۹۵ تلفیق روش‌های بدون‌مش با روش‌های

<sup>1</sup> Meshfree



عددی دیگر به خصوص روش المان محدود رواج یافته است. در تحلیل مسائل شکست در این روش اطراف ترک با روش بدون مش گره‌بندی می‌شود و مابقی ناحیه توسط روش المان محدود المان‌بندی می‌شود.

## ۲-۱ تاریخچه

هرچند روشهای بدون مش در سالهای اخیر مورد توجه قرار گرفته‌اند، ولی شروع استفاده از این روش‌ها به اواخر دهه هفتاد بر می‌گردد. در اواخر دهه‌ی هفتاد یک روش عددی بر مبنای جداسازی گره‌ای برای حل مسائل مقدار مرزی ابداع شد. ویژگی اصلی این روش عدم نیاز به مش‌بندی دامنه‌ی مسأله و مرزهای آن بود و لذا روش بدون مش نامگذاری شد [۸و۹]. انواع مختلفی از روش‌های بدون مش در دهه‌ی اخیر ابداع شده‌اند که ویژگی مشترک تمامی آن‌ها استفاده از یک مجموعه گره‌ی مجزا برای تعریف دامنه و مرزهای مسأله است. با این حال، انتگرال‌گیری فرمول‌بندی ضعیف معادله‌ی حاکم نیاز به مش پس‌زمینه بر روی کل دامنه را اجتناب ناپذیر می‌سازد. در سال ۱۹۹۸ اتلوری<sup>۱</sup> و ژو<sup>۲</sup> یک روش بدون مش واقعی را ارائه دادند که برای درونیابی متغیرهای میدان و برای انتگرال‌گیری فرم ضعیف معادلات نیاز به ایجاد یک مش مشخص بر روی کل دامنه را نداشت. این روش با استفاده از فرم ضعیف متقارن محلی<sup>۳</sup> معادلات و تقریب MLS<sup>۴</sup> برای تخمین تابع میدان به نام روش MLPG<sup>۵</sup> شناخته می‌شود [۸].

استفاده از تلفیق روش‌های بدون مش به همراه روش‌های عددی دیگر از سال ۱۹۹۵ رواج یافته است. بلیچکو<sup>۶</sup> و اورگان<sup>۷</sup> در سال ۱۹۹۵ روش تلفیقی را ابداع کردند، که در آن توابع شکل اصلاح می‌گردید، این روش را به دلیل استفاده از المان‌هایی که خاصیت تابع شکل المان محدود و

<sup>1</sup> Atluri

<sup>2</sup> Zhu

<sup>3</sup> Local symmetric weak form

<sup>4</sup> Moving Least Square

<sup>5</sup> Meshless Local Petrov-Galerkin

<sup>6</sup> Belytschko

<sup>7</sup> Organ

MLS را داشت روش المان مشترک<sup>۱</sup> نامیدند، از این روش برای تلفیق روش‌های المان محدود و EFG<sup>۲</sup> در تحلیل مسائل الاستواستاتیک و الاستودینامیک استفاده شده است [۱۰]. هگن<sup>۳</sup> نیز در سال ۱۹۹۵ روش کوپلی را ارائه نمود که در آن فرم ضعیف معادله‌ی حاکم اصلاح می‌گردید، هگن از این روش برای تحلیل مسائل الاستیسیته و شکست با تلفیق روش‌های المان محدود و EFG استفاده کرد [۱۱]. لیو<sup>۴</sup> و گیو<sup>۵</sup> در سال ۲۰۰۰ میلادی با استفاده از تلفیق روش‌های MLPG و المان محدود یا المان مرزی با استفاده از روش تلفیق المان مشترک به بررسی مسائل الاستیسیته پرداختند [۱۲]. تحلیل مسائل شکست در سال ۲۰۰۱ میلادی توسط راثو<sup>۶</sup> و رحمان<sup>۷</sup> با استفاده از اصلاح توابع شکل در ناحیه‌ی تلفیق، برای تلفیق روش‌های EFG و المان محدود بکار رفته است [۱۳].

در تلفیق روش‌های EFG و MLPG در جایی که از تابع تبدیل MLS استفاده می‌شود امکان تلفیق به طور مستقیم وجود ندارد، زیرا تابع شکل MLS خاصیت تابع دلتای کرونکر را ارضاء نمی‌کند. بنابراین برای تلفیق این روش‌ها با المان محدود از روش‌های مختلفی استفاده شده است. مهم‌ترین این روش‌ها استفاده از روش المان مشترک است که در سال ۱۹۹۵ توسط بلیچکو و اورگان ابداع شده است. در این رساله روش جدیدی به نام المان متداخل<sup>۸</sup> پیشنهاد می‌شود، آکه با استفاده از اعمال شرایط مرزی اساسی در دو روش، دو ناحیه را با یکدیگر تلفیق می‌کند.

---

<sup>1</sup> Interface Element

<sup>2</sup> Element Free Galerkin

<sup>3</sup> Hegen

<sup>4</sup> Liu

<sup>5</sup> Gu

<sup>6</sup> Rao

<sup>7</sup> Rahman

<sup>8</sup> Inside Element

### ۳-۱ پژوهش حاضر

هدف از این رساله استفاده از مزایای دو روش MLPG و المان محدود و کاهش معایب این دو روش است، تا بتوان یک ترک را که تحت بار استاتیکی قرار دارد، تحلیل کرده و ضرایب شدت تنش اطراف نوک ترک را به کمک روش  $\mathcal{I}$ -انتگرال بدست آورد.

بدین منظور در فصل دوم تاریخچه‌ای از روش‌های بدون‌مش و دلایل استفاده از این روش‌ها بیان می‌شود. در ادامه، فرمول بندی MLPG در حالت الاستواستاتیک دوبعدی و مفاهیم مطرح در این روش شرح داده شده، و سپس فرمول بندی المان محدود برای مسائل الاستواستاتیک و در نهایت فرمول بندی تلفیق روش‌های MLPG و المان محدود بیان می‌شود.

در فصل سوم به فرمول بندی شکست استاتیکی، المان‌های منفرد در روش المان محدود، چگونگی اصلاح تابع وزن در روش MLPG و طریقه‌ی محاسبه‌ی ضرایب شدت‌تنش در این روش پرداخته می‌شود.

در فصل چهارم مثال‌هایی در مورد بحث‌های بیان شده در فصول قبل ارائه می‌شود، و دقت و زمان اجراء روش المان متداخل بررسی می‌شود.

در فصل پنجم، نتایج بدست آمده از این پژوهش جمع‌بندی شده و پیشنهاداتی برای ادامه‌ی کار ارائه می‌شود.

# فصل دوم

## تلفیق روش‌های MLPG و المان محدود

### ۱-۲ روش MLPG

#### ۱-۱-۲ مقدمه

در دو دهه‌ی اخیر یک روش عددی جدید و مؤثر بر مبنای جداسازی گره‌ای برای حل مسائل مقدار مرزی تا حد قابل توجهی جایگزین روش المان محدود شده است. ویژگی بارز این روش آن است که دامنه‌ی مسأله و مرزهای آن با استفاده از یک مجموعه گره با توزیع پراکنده معرفی می‌شوند. این گره‌ها بوجود آورنده‌ی مش نبوده و تنها برای درونیایی تابع متغیرهای میدان از آنها استفاده می‌شود. لذا هیچ نیازی به ایجاد ارتباط و اتصال گره‌ها برای تخمین تابع میدان نیست. این روش، روش بدون مش نامگذاری شده است. بنا براین برخلاف روش المان محدود نه تنها عمل مش‌بندی انجام نمی‌گیرد، بلکه به جای مش‌بندی‌های مکرر می‌توان گره‌های مورد نظر را حذف یا اضافه نمود [۶].

انواع مختلفی از روشهای بدون مش در سالهای اخیر ابداع شده‌اند که از این بین می‌توان به روش بدون المان گالرکین (EFG)، روش بدون مش محلی پتروف-گالرکین (MLPG)، روش باهم‌گذاری<sup>۱</sup> و روش ابرهای اچ پی<sup>۲</sup> اشاره کرد. تمام روشهای بدون مش یک ویژگی مشترک دارند: برای تقریب متغیرهای میدان فقط به گره احتیاج دارند. تفاوت اساسی این روشها در نحوه‌ی درونیایی متغیرهای میدان است. الگوریتم‌های درونیایی مورد استفاده در روشهای بدون مش به طور کلی عبارتند از الگوریتم‌های کرنل<sup>۳</sup>، MLS و جزء واحد<sup>۴</sup> [۱۴].

<sup>1</sup> Collocation

<sup>2</sup> Hp-clouds

<sup>3</sup> Kernel

<sup>4</sup> Partition of unity