





دانشکده مکانیک

پایان نامه جهت اخذ درجه کارشناسی ارشد

عنوان:

مدلسازی رشد ترک در مواد نرم به روش المان محدود

تهیه کننده:

رضا صفائی پیروز

طراحی کاربردی (جامدات)

۸۳۷۴۱۱۸۷

استاد راهنما: آقای دکتر آیت الهی

دی ماه ۱۳۸۵

چکیده:

با توجه به اهمیت آگاهی داشتن از رفتار قطعات ساخته شده از مواد نرم (مواد دارای رفتار الاستیک-پلاستیک فلزی و نه مواد پلیمری) در شرایط بروز ترک، در این پایان نامه سعی می شود تا با بهره گیری از تئوری های معتبر در زمینه مکانیک شکست، رفتار گروهی از این مواد در مقابل افزایش یکنواخت بار مورد بررسی قرار گیرد.

در این پایان نامه با استفاده از روش چگالی انرژی کرنشی در رشد ترک به عنوان روشی مبتنی بر انرژی و روش زاویه بازشدگی ترک به عنوان روشی مبتنی بر جابجائی، رشد ترک تحت بارگذاری یک جهته و افزایش در نمونه هائی از مواد فولادی و آلومینیومی مورد بررسی قرار میگیرد. جهت انجام این مهم یک برنامه نرم افزاری با ماهیت پیش رونده نگاشته شده و تحلیل‌های مورد نظر در نرم افزار المان محدود ABAQUS انجام می شوند.

در خاتمه این پژوهش نشان داده خواهد شد که هرچه شدت پلاستیک شدگی ناحیه در ماده بیشتر باشد (خواص هندسی) و هرچه ماده رفتار پلاستیک شدید تری از خود نشان دهد (خواص مادی)، میزان مقاومت ماده در برابر رشد ترک کاهش یافته و بروز ناپایداری سریع و شدید تر رخ خواهد داد. از سوی دیگر بر این نکته تاکید خواهد شد که روشهای جابجائی به سبب وابستگی به شرایط هندسی از محبوبیت و دامنه کاربرد کمتری نسبت به روشهای انرژی برخوردارند.

در اینجا لازم است تا کمال سپاسگذاری و امتنان خود را از زحمات جناب آقای دکتر آیت اللهی
که در طول دوره تحقیق و نگارش این پایان نامه مشفقانه اینجانب را راهنمایی و جهت دهی
فرمودند، بعمل بیاورم.

همچنین از کمک و راهنمایی های آقای مهندس مصطفوی نیز کمال تشکر و قدردانی را دارم.

فهرست مطالب

ت	چکیده:.....
ج	فهرست مطالب.....
د	فهرست شکلها.....
ز	فهرست جداول.....
س	لیست علائم و اختصارات.....
۱	فصل اول : مقدمه.....
۲	۱-۱) اهمیت و ضرورت پرداختن به موضوع رشد ترک در مواد نرم.....
۳	۱-۲) خلاصه ای از فعالیتهای صورت گرفته در مورد روش SED.....
۷	۱-۳) بررسی فعالیت های صورت گرفته در زمینه رشد ترک به روش CTOA.....
۹	۱-۴) ساختار پایان نامه و ترتیب فصول.....
۱۳	فصل دوم : مبانی تئوری.....
۱۴	۲-۱) مقدمه:.....
۱۴	۲-۲) ترمیم منطقه پلاستیک بروش ابروین.....
۱۷	۲-۳) ترمیم منطقه پلاستیک به روش داگدیل.....
۲۰	۲-۴) کرنش صفحه ای در مقابل تنش صفحه ای.....
۲۲	۲-۵) مکانیک شکست در حالت الاستیک - پلاستیک.....
۲۳	۲-۵-۱) انتگرال مداری ل.....
۲۴	۲-۵-۲) ل بعنوان یک انتگرال مستقل از مسیر.....
۲۵	۲-۵-۳) ل بعنوان یک ضریب شدت تنش.....
۲۸	۲-۵-۴) منطقه کرنش بزرگ.....
۳۰	۲-۶) تئوری تغییر مکان نوک ترک CTOD/CTOA.....
۳۷	۲-۶-۱) آشنایی با مبانی روش CTOA در شکست نرم.....
۴۰	۲-۶-۱-۱) اصول تحلیل المان محدود در تحلیل به روش CTOA.....
۴۲	۲-۷) روش چگالی انرژی کرنشی (SED).....
۴۳	۲-۷-۱) تئوری چگالی انرژی کرنشی در مسائل ترک (معیار چگالی انرژی کرنشی).....
۴۵	۲-۷-۱-۱) بررسی مسائل ترک دوبعدی - حالت الاستیک.....
۴۶	۲-۷-۱-۲) معیار چگالی انرژی کرنشی در مواد الاستیک - پلاستیک.....
۵۰	۲-۷-۱-۳) نحوه تأثیر دادن تغییر خواص ماده در تحلیل رشد ترک.....

۵۲	نحوه انجام آنالیز بر اساس روش SED در نرم افزار المان محدود
۵۶	۲-۸) جمع بندی
۵۷	فصل سوم: آشنایی با نرم افزار ABAQUS و مراحل برنامه نویسی
۵۸	۳-۱) مقدمه
۵۹	۳-۱) آشنایی با ساختار داخلی نرم افزار
۶۳	۳-۲) آشنایی با ساختار برنامه نویسی:
۶۷	۳-۳) جمع بندی
۶۸	فصل چهارم: معرفی مراحل مستند سازی و انجام تحلیلها
۶۹	۴-۱) مقدمه:
۷۰	۴-۲) بررسی صحت محاسبه انتگرال L در نمونه ای با نسبت $A/W=0.2$ در حالت کرنش کوچک
۷۶	۴-۳) بررسی صحت محاسبه انتگرال L در نمونه ای با نسبت $A/W=0.6$ در حالت کرنش کوچک
۸۱	۴-۴) بررسی صحت محاسبه انتگرال L با در نظر گرفتن اثرات تغییر شکلهای بزرگ
۸۷	۴-۵) مدلسازی غیر اتوماتیک رشد ترک در ماده الاستیک-پلاستیک به روش SED
۹۱	۴-۶) اهداف پروژه، مواد مورد استفاده و تحلیلهای انجام شده
۹۲	۴-۶-۱) معرفی مواد مورد استفاده
۹۳	۴-۶-۲) معرفی نمونه های مورد استفاده
۹۶	۴-۶-۳) معرفی تحلیلهای انجام شده
۹۷	۴-۷) جمع بندی
۹۸	فصل پنجم: ارائه و بررسی نتایج
۹۹	۵-۱) مقدمه
۱۰۰	۵-۲) بررسی تاثیر طول اولیه بر رفتار رشد ترک
۱۰۰	۵-۲-۱) بررسی قطعه CT در حالت کرنش صفحه ای
۱۰۲	۵-۲-۲) بررسی قطعه MT در حالت کرنش صفحه ای
۱۰۵	۵-۲-۳) بررسی قطعه SEN در حالت کرنش صفحه ای
۱۰۷	۵-۲-۴) بررسی قطعه CT در حالت تنش صفحه ای
۱۱۰	۵-۲-۵) بررسی قطعه MT در حالت تنش صفحه ای
۱۱۲	۵-۲-۶) بررسی قطعه SEN در حالت تنش صفحه ای
۱۱۵	۵-۳) بررسی تاثیر جنس نمونه بر رفتار رشد ترک
۱۱۵	۵-۳-۱) بررسی تاثیر جنس نمونه بر رفتار رشد ترک (حالت کرنش صفحه ای)
۱۱۸	۵-۴) بررسی تاثیر حالت تنش بر رفتار رشد ترک (اثر ضخامت)

۱۱۹.....	بررسی تاثیر ضخامت در نمونه CT - فولادی (۵-۴-۱)
۱۲۰.....	بررسی تاثیر ضخامت در نمونه MT - فولادی (۵-۴-۲)
۱۲۱.....	بررسی تاثیر ضخامت در نمونه SEN - فولادی (۵-۴-۳)
۱۲۳.....	بررسی تاثیر ضخامت در نمونه CT - آلومینیومی (۵-۴-۴)
۱۲۴.....	بررسی تاثیر ضخامت در نمونه MT - آلومینیومی (۵-۴-۵)
۱۲۶.....	(۵-۵) بررسی صحت نتایج.....
۱۲۸.....	بررسی صحت نتایج با استفاده از روش CTOA (۵-۵-۱)
۱۳۲.....	بررسی صحت نتایج با استفاده از معیار SIH (۵-۵-۲)
۱۳۵.....	(۵-۶) نتیجه گیری.....
۱۳۷.....	فصل ششم : نتیجه گیری و فعالیتهای آینده.....
۱۳۸.....	(۶-۱) نتیجه گیری.....
۱۳۹.....	(۶-۲) فعالیتهای آینده.....
۱۴۰.....	پیوست ۱ : کد کامپیوتری.....
۱۴۷.....	مراجع:.....

فهرست شکلها

- شکل ۱-۲. تقریب نخست از اندازه منطقه پلاستیک نوک ترک. [۷]..... ۱۵
- شکل ۲-۲. تصحیح منطقه پلاستیک ایروین. [۷]..... ۱۷
- شکل ۲-۳. مدل نوار تسلیم شده. منطقه پلاستیک با مقدار تنش تسلیم فشاری در طرفین نوک ترک مدل می شود. [۷]..... ۱۸
- شکل ۲-۴. نیروی بازکننده ترک که در فاصله X از خط مرکزی اعمال شده است. [۷]..... ۱۹
- شکل ۲-۵. تغییرات محدوده پلاستیک در عمق. [۷]..... ۲۱
- شکل ۲-۶. الگوهای مختلف از (A) تغییر شکل برشی 45° در حالت تنش صفحه ای و (B) تغییر شکل لولا شکل در حالت کرنش صفحه ای. [۹]..... ۲۲
- شکل ۲-۷. مقایسه بین رفتار تنش - کرنش برای مواد الاستیک- پلاستیک و الاستیک غیرخطی. [۸]..... ۲۳
- شکل ۲-۸. مدار اختیاری در اطراف نوک یک ترک. [۷]..... ۲۵
- شکل ۲-۹. تأثیر توان کرنش سختی، N بر ثابت انتگرال HRR . [۷]..... ۲۷
- شکل ۲-۱۰. تغییرات زاویه ای تنش بدون بعد برای $N = 3$ و $N = 13$. [۷]..... ۲۸
- شکل ۲-۱۱. نتایج تحلیل تنش بر اساس تئوری کرنش بزرگ در نوک ترک [۱۸]..... ۳۰
- شکل ۲-۱۲. تغییر مکان نوک ترک CTOD یک ترک تیز اولیه در اثر تغییر شکل پلاستیک بصورت منحنی (BLUNT) درمی آید بطوری که به اندازه δ تغییر شکل می دهد. [۷]..... ۳۲
- شکل ۲-۱۳. تخمین CTOD از تغییر مکان مؤثر ترک در منطقه پلاستیک تصحیح شده توسط ایروین. [۷]..... ۳۲
- شکل ۲-۱۴. تخمین CTOD از مدل نوار ناحیه تسلیم. [۷]..... ۳۴
- شکل ۲-۱۵. تعریف های دیگری از CTOD. [۷]..... ۳۵
- شکل ۲-۱۶. مدل لولایی برای تخمین CTOD و CTOA با استفاده از خمش سه تکیه گاهی. [۷]..... ۳۵
- شکل ۲-۱۷. تعیین مؤلفه پلاستیک تغییر مکان دهانه ترک. [۷]..... ۳۷
- شکل ۲-۱۸. مقدار CTOA بحرانی برای نمونه های تنش صفحه ای. [۵]..... ۳۹
- شکل ۲-۱۹. مقدار CTOA بحرانی برای نمونه های کرنش صفحه ای. [۵]..... ۴۰
- شکل ۲-۲۰. چگونگی مدلسازی رشد ترک به روش CTOA. [۱]..... ۴۱
- شکل ۲-۲۱. توان باقی مانده $\left(\frac{dW}{dV}\right)_C^*$ و توان هدررفته $\left(\frac{dW}{dV}\right)_P$ در اثر تغییر شکل پلاستیک. [۱۴]..... ۴۷
- شکل ۲-۲۲. نمودار تئوری انرژی کرنشی بدون در نظر گرفتن تاثیر پلاستیسیته [۱۴]..... ۴۸
- شکل ۲-۲۳. نمودار تئوری انرژی کرنشی با در نظر گرفتن تاثیر پلاستیسیته (رشد پایدار ترک). [۱۶]..... ۴۹
- شکل ۲-۲۴. نمودار تئوری انرژی کرنشی با در نظر گرفتن تاثیر پلاستیسیته (رشد ناپایدار ترک). [۱۶]..... ۴۹
- شکل ۳-۱. ساختار داخلی نرم افزار ABAQUS [۲۸]..... ۶۱

- شکل ۱-۴. مدل تحت بارگذاری ۷۰
- شکل ۲-۴. مدل یک چهارم و شبکه المان محدود مورد استفاده ۷۱
- شکل ۳-۴. کانتور تنش فون مایز در نوک ترک ۷۲
- شکل ۴-۴. نمودار مقادیر انتگرال J ۷۳
- شکل ۵-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش زاویه ای ۷۴
- شکل ۶-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه صفر درجه ۷۵
- شکل ۷-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه ۴۵ درجه ۷۵
- شکل ۸-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه ۶۷/۵ درجه ۷۵
- شکل ۹-۴. مدل تحت بارگذاری ۷۶
- شکل ۱۰-۴. مدل یک چهارم و شبکه المان محدود ۷۷
- شکل ۱۱-۴. کانتور تنش فون مایز در نوک ترک ۷۷
- شکل ۱۲-۴. نمودار مقادیر انتگرال J ۷۸
- شکل ۱۳-۴. نمودار اختلاف مقادیر تنشهای محاسبه شده ۸۰
- شکل ۱۴-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه صفر درجه ۸۰
- شکل ۱۵-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه ۴۵ درجه ۸۱
- شکل ۱۶-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه ۶۷/۵ درجه ۸۱
- شکل ۱۸-۴. مدل تحت بارگذاری ۸۲
- شکل ۱۹-۴. المان بندی در نوک ترک ۸۳
- شکل ۲۰-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه صفر درجه ۸۴
- شکل ۲۱-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه ۴۵ درجه ۸۴
- شکل ۲۲-۴. نمودار مقایسه مقادیر اختلاف در محاسبه تنش تحت زاویه ۶۷/۵ درجه ۸۵
- شکل ۲۳-۴. شبکه المان بندی در نوک ترک ۸۸
- شکل ۲۴-۴. مدل رفتار ماده در حالت الاستیک - پلاستیک ۸۸
- شکل ۲۵-۴. نمودار چگالی انرژی کرنشی برای رشد ترک در هر مرحله ۸۹
- شکل ۲۶-۴. نمودار رشد ترک بازای اعمال بار ۹۰
- شکل ۲۷-۴. نمودار مقایسه ای چگالی انرژی کرنشی و مقاومت ماده برای رشد ترک در مرحله اول ۹۰
- شکل ۲۸-۴. نمودار مقایسه ای چگالی انرژی کرنشی و مقاومت ماده برای رشد ترک در مرحله دوم ۹۱
- شکل ۲۹-۴. نمودار مقایسه ای چگالی انرژی کرنشی و مقاومت ماده برای رشد ترک در مرحله سوم ۹۱
- شکل ۳۰-۴. نمودار تنش - کرنش واقعی برای مواد استفاده شده در آنالیز ۹۳
- شکل ۳۳-۴. مدل و بار گذاری نمونه SEN ۹۵
- شکل ۳۴-۴. شبکه المان بندی در نوک و اطراف ترک ۹۵

- شکل ۱-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه CT در تحلیلهای A1,A4&A7 ۱۰۰
- شکل ۲-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه MT در تحلیلهای A2,A5&A8 ۱۰۳
- شکل ۳-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه SEN در تحلیلهای A3,A6&A9 ۱۰۵
- شکل ۴-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه CT در تحلیلهای A10,A13&A16 ۱۰۸
- شکل ۵-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه MT در تحلیلهای A11,A14&A17 ۱۱۰
- شکل ۶-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه SEN در تحلیلهای A12,A15&A18 ۱۱۳
- شکل ۷-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه CT در تحلیلهای A1,A19&A22 ۱۱۶
- شکل ۸-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه MT در تحلیلهای A2,A20&A23 ۱۱۶
- شکل ۹-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه SEN در تحلیلهای A3,A21&A24 ۱۱۷
- شکل ۱۰-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه CT در حالات تنش صفحه ای و کرنش صفحه ای (نمونه فولادی) ۱۱۹
- شکل ۱۱-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه MT در حالات تنش صفحه ای و کرنش صفحه ای (نمونه فولادی) ۱۲۱
- شکل ۱۲-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه SEN در حالات تنش صفحه ای و کرنش صفحه ای (نمونه فولادی) ۱۲۲
- شکل ۱۳-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه CT در حالات تنش صفحه ای و کرنش صفحه ای (نمونه آلومینیومی) ۱۲۳
- شکل ۱۴-۵. مقایسه رفتار رشد ترک برای نمونه MT در حالات تنش صفحه ای و کرنش صفحه ای (نمونه آلومینیومی) ۱۲۵
- شکل ۱۵-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A1 ۱۲۸
- شکل ۱۶-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A2 ۱۲۹
- شکل ۱۷-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A4 ۱۲۹
- شکل ۱۸-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A5 ۱۳۰
- شکل ۱۹-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A10 ۱۳۰
- شکل ۲۰-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A11 ۱۳۱
- شکل ۲۱-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A13 ۱۳۱
- شکل ۲۲-۵. مقایسه نتایج حاصل از روشهای SED و CTOA در تحلیل A14 ۱۳۲
- شکل ۲۳-۵. نمودار تغییرات فاکتور چگالی انرژی کرنشی بر حسب رشد ترک در تحلیلهای A1 و A2 ۱۳۲
- شکل ۲۴-۵. نمودار تغییرات فاکتور چگالی انرژی کرنشی بر حسب رشد ترک در تحلیلهای A4 و A5 ۱۳۳
- شکل ۲۵-۵. نمودار تغییرات فاکتور چگالی انرژی کرنشی بر حسب رشد ترک در تحلیلهای A10 و A11 ۱۳۳
- شکل ۲۶-۵. نمودار تغییرات فاکتور چگالی انرژی کرنشی بر حسب رشد ترک در تحلیلهای A13 و A14 ۱۳۴

فهرست جداول

جدول ۴-۱	مشخصات ماده مورد استفاده	۷۰
جدول ۴-۲	مقادیر انتگرال J محاسبه شده در نوک ترک	۷۲
جدول ۴-۳	مشخصات ماده مورد استفاده	۷۶
جدول ۴-۴	مشخصات ماده مورد استفاده در تئوری HRR	۷۷
جدول ۴-۵	مقدار انتگرال J	۷۸
جدول ۴-۶	نتایج اعمال تئوری SED با در نظر گرفتن اثر پلاستیسیته در نوک ترک	۸۹
جدول ۴-۷	مشخصات و خواص مواد مورد استفاده در تحلیلهای [۱،۵]	۹۲
جدول ۴-۸	مشخصات تحلیلهای انجام شده	۹۶

لیست علائم و اختصارات

تنش نرمال	: σ_i	بردار تنش عمود بر سطح	: T_i
تنش برشی	: τ_{ij}	بردار نرمال سطح	: n_j
عناصر تانسور تنش	: σ_{ij}	ضریب سخت شوندگی	: α
عناصر تانسور کرنش	: ϵ_{ij}	توان سخت شوندگی	: n
انرژی کرنشی	: W	تنش مینا	: σ_0
چگالی انرژی کرنشی	: $\frac{dW}{dV}$	کرنش مینا	: ϵ_0
چگالی انرژی کرنشی بحرانی	: $\left(\frac{dW}{dV}\right)_C$	ثابت انتگرال HRR	: I_n
توان باقیمانده در ماده	: $\left(\frac{dW}{dV}\right)_C^*$	تابع تنش در HRR	: $\tilde{\sigma}_{ij}(n, \theta)$
فاکتور چگالی انرژی کرنشی	: S	تابع کرنش در HRR	: $\tilde{\epsilon}_{ij}(n, \theta)$
فاکتور چگالی انرژی کرنشی بحرانی	: S_C	بردار جابجائی	: U_i
ضرائب فاکتور چگالی انرژی کرنشی	: a_{ij}	ثابت رابطه میان δ, K	: m
ضریب شدت تنش	: K_I	فاکتور چرخش	: r_o
ضریب شدت تنش بحرانی	: K_{IC}	جابجائی دهانه ترک	: V_p
مدول الاستیسیته	: E	اندیس الاستیک	: el
مدول برشی	: G	اندیس پلاستیک	: pl
ضریب پواسون	: ν	بازه رشد ترک	: ΔC_S
مختصات قطبی نسبت به نوک ترک	: r, θ	تغییرات دما	: ΔT
جابجائی بازشدگی نوک ترک	: $CTOD, \delta$	تغییرات رطوبت	: ΔC
زاویه بازشدگی نوک ترک	: $CTOA, \psi_C$	تنش معادل	: σ_{eff}
جابجائی بازشدگی دهانه ترک	: $CMOD$	تنش فون مایرز در نقطه انتگرال گیری	: $\tilde{\sigma}_n$
جابجائی بازشدگی نوک ترک	: a	کرنش متناظر با $\tilde{\sigma}_n$ در نمودار تنش کرنش واقعی	: $\tilde{\epsilon}_n$
عرض قطعه	: w	تنش معادل فون مایرز در المان	: S_{mis}, S_{mises}
تنش تسلیم	: σ_{ys}, S_y	تنش عمود بر راستای محور شعاعی	: S_{22}
فاصله در ناحیه پلاستیک	: r_p	تنش زاویه ای	: S_{tt}
شعاع حد ناحیه پلاستیک	: r_p^*	تنش در فاصله دور نسبت به ترک	: S_r
ضریب هندسی شدت تنش	: C	المان صفحه ای درجه ۲- کرنش صفحه ای	: $CPE8$
انتگرال J	: J	المان صفحه ای درجه ۲- تنش صفحه ای	: $CPS8$

فصل اول : مقدمه

۱-۱) اهمیت و ضرورت پرداختن به موضوع رشد ترک در مواد نرم

از زمانی که بشر برای اولین بار به استفاده هدفمند از پیرامون خود پرداخت و اشیاء اطراف خود را به صورت ترکیبی برای برآوردن نیازهایش مورد استفاده قرار داد، همواره داشتن آگاهی نسبت به رفتار لوازم و ابزارها جزء دغدغه های اصلی وی بوده است. وجود این نیاز یعنی شناخت رفتارها، علم و دانش بشری را به سوی ابداع و استفاده از روشهای مدلسازی سوق داده است به گونه ای که امروزه هر یک از شاخه های علم به نحوی بر شالوده ای از مدلسازی استوار اند. اما نکته حائز اهمیت در بررسی رابطه علوم دانشگاهی و کاربردهای صنعتی در این است که بسیاری از یافته های علمی بدلیل نداشتن توجیه های اقتصادی از دیدگاه صنعت هنوز نتوانسته اند جایگاه شایسته خود را در کاربردهای صنعتی نهادینه نمایند. البته صنایع مرتبط با علوم برتر (High Technology) از این قاعده مستثنی هستند.

از نمونه های این مطلب می توان به مکانیک شکست اشاره نمود که با وجود گذشت قریب به یک قرن از تولد آن در عرصه های دانشگاهی، تا به حال هنوز دراستاندارد ها و کدهای مرسوم مورد استفاده در طراحی های صنعتی جایگاهی شایان توجه برای خود ایجاد ننموده است، و موارد استفاده شده (نظیر کد مخازن تحت فشار ASME sec8(2004) در قسمت دوم) به صورت اختیاری و غیر اجباری به مکانیک شکست خطی اشاره شده است که صرفاً جهت بررسی قطعه طراحی شده در مقابل بروز ترک و نه به عنوان مبنایی برای جلوگیری از رشد ترک در حین طراحی ارائه شده است.

البته در استانداردهائی نظیر ASTM، BS و موارد مشابه، استانداردهائی جهت استخراج خواص مواد از دیدگاه مکانیک شکست وجود دارند که از آنها جهت استانداردسازی رویه های آزمایشگاهی و نه به منظور انجام طراحی استفاده می شود. مواد نرم یا Ductile که در بیشتر ماشین آلات حضور دارند اغلب به صورت موردی و توسط آزمایشگاههای تحقیقاتی بزرگ در شرکتهایی نظیر خودروسازی ها و صنایع نظامی مورد بررسی قرار می گیرند. طراحی

های مقابله با رشد ترک عموماً با جلوگیری از ورود قطعه به فاز پلاستیک پیشرفته همراه هستند که این امر به نوبه خود موجب افزایش هزینه‌ها گردیده و در مواردی منجر به غیر اقتصادی شدن انجام طرح می‌گردد.

در این پروژه سعی شده است تا با استفاده از دو تئوری معتبر شناخته شده در زمینه رشد ترک یعنی تئوری چگالی انرژی کرنشی SED و تئوری زاویه بازشدگی در نوک ترک CTOA و همچنین استفاده از نرم افزار المان محدود ABAQUS که در دسترس عموم مهندسين آشنا به المان محدود قرار دارد، تلاشی برای یافتن پارامترهایی در قطعات ترکدار صورت گیرد.

۱-۲) خلاصه ای از فعالیتهای صورت گرفته در مورد روش SED

G.C.Sih را می‌توان بنیانگذار و معرفی کننده اصول تئوری چگالی انرژی کرنشی در رشد ترک دانست. وی در سال ۱۹۷۱ در مقاله ای تحت عنوان A special theory of crack propagation، پس از بررسی سابقه تئوری های ارائه شده مبتنی بر روش انرژی برای رشد ترک، روشی را تحت عنوان چگالی انرژی کرنشی برای پیش بینی رشد ترک در مواد الاستیک یا دارای رفتار شکست ترد ارائه نمود. [۱۲]. Sih تئوری خود را که به تئوری S معروف است بر حسب تنشهای درون المان ماده در مقابل جبهه ترک برای مواد دارای خواص الاستیک به صورت زیر نوشت:

$$\frac{dW}{dV} = \left[\frac{1}{2E} (\sigma_x^2 + \sigma_y^2 + \sigma_z^2) - \frac{\nu}{E} (\sigma_x \sigma_y + \sigma_y \sigma_z + \sigma_x \sigma_z) + \frac{1}{2G} (\tau_{xy}^2 + \tau_{xz}^2 + \tau_{yz}^2) \right] \quad (1-1)$$

که $\frac{dW}{dV}$ بیانگر انرژی کرنشی ذخیره شده در واحد حجم ماده در محل مورد نظر؛ تنشهای σ_i, τ_{ij} اعضای تانسور تنش

در موقعیت مورد بررسی؛ E بیانگر مدول الاستیک؛ G بیانگر مدول برشی و ν ضریب پواسون می‌باشند.

Sih با استفاده از تئوری مکانیک شکست الاستیک خطی LEFM، رابطه فوق را به صورت زیر بازنویسی نمود:

$$\frac{dW}{dV} = \frac{1}{r} (a_{11}k_1^2 + 2a_{12}k_1k_2 + a_{22}k_2^2 + a_{33}k_3^3) + \dots \quad (1-2)$$

که در آن $k_i = \frac{K_i}{\sqrt{\pi}}$ بوده و K_I ها فاکتورهای شدت تنش هستند. Sih ، مقدار داخل پرانتز را به عنوان فاکتور چگالی انرژی کرنشی تعریف نمود و بیان داشت که این عامل ، فاکتور تأثیر گذار در رشد ترک می باشد.

$$S = a_{11}k_1^2 + 2a_{12}k_1k_2 + a_{22}k_2^2 + a_{33}k_3^3 \quad (1-3)$$

در این رابطه مقادیر a_{ij} به صورت زیر محاسبه می شوند .

$$a_{11} = \frac{1}{16G}[(3 - 4\nu - \cos\theta)(1 + \cos\theta)]$$

$$a_{12} = \frac{1}{16G}[2\text{Sin}\theta(\cos\theta - (1 - 2\nu))] \quad (1-4)$$

$$a_{22} = \frac{1}{16G}[4(1 - \nu)(1 - \cos\theta) + (1 + \cos\theta)(3\cos\theta - 1)]$$

$$a_{33} = \frac{1}{4G}$$

براساس این تئوری رشد ترک با دو شرط زیر قابل پیش بینی است:

۱- ترک در جهتی که S در آن کمترین مقدار را دارد، رشد می نماید.

$$\frac{\partial S}{\partial \theta} = 0, \frac{\partial^2 S}{\partial^2 \theta} \geq 0 \quad (1-5)$$

۲- میزان رشد ترک توسط عاملی به نام S_c یا فاکتور چگالی کرنشی بحرانی کنترل می شود .

همانطور که در بالا اشاره شد این روش بر حد بحرانی چگالی انرژی کرنشی برای رشد ترک استوار است و در نتیجه خواهیم داشت :

$$\left(\frac{dW}{dV}\right)_c = \frac{S_1}{r_1} = \frac{S_2}{r_2} = \dots = \frac{S_c}{r_c} \quad (1-6)$$

$$S_1 < S_2 < \dots < S_c$$

در این روابط S_c میزان رشد ترک را پیش بینی می کند و r_c کمترین فاصله از نوک ترک است که بروز ناپایداری یا رشد ترک پایدار تا آن نقطه ادامه می یابد .

Sih، در مقاله دیگری در سال ۱۹۷۹ به بررسی دقیقتر تئوری خود پرداخت. وی در این مقاله تأثیر پلاستیک شدگی

محدود در نوک ترک و اثر ضخامت را نیز مورد بررسی قرارداد . براساس آنچه وی در این مقاله عنوان نمود در صورتی که

ناحیه پلاستیک در مقابل جبهه ترک ناچیز باشد، شرایط عنوان شده برای حالت الاستیک قابل اعمال به حالت

الاستیک پلاستیک خواهند بود و $\frac{S_c}{r_c}$ ثابت باقی خواهد ماند . او در این بررسی اظهار داشت که S_c برای قطعات دارای

پلاستیسیته محدود در نوک جبهه ترک مانند حالت الاستیک ثابت باقی می ماند . [۱۳]

براساس این بررسی در حالت الاستیک، رفتار غیرخطی رشد ترک فقط بر اثر اعمال بارگذاری غیر خطی بروز خواهد کرد .

اما در حالت الاستیک- پلاستیک محدود یعنی بدون در نظر گرفتن اثرات کرنشهای پلاستیک انباشته، بروز ناپایداری در

رشد ترک علاوه بر بارگذاری شدیداً به رفتار غیر خطی ماده وابسته است .

Sih و همکاران وی (Matic, Madenci) در ادامه بررسی های خود بر روی تئوری SED طی سلسله

مقالاتی به بررسی اثر کرنشهای دائمی انباشته شده بر اثر تغییر شکل پلاستیک در ناحیه مقابل جبهه ترک پرداختند

(۱۹۸۲-۱۹۸۶). براساس این بررسی ها ، Sih و همکارانش اعلام نمودند که بر اثر بروز تغییر شکل دائمی در مقابل جبهه

ترک ، مقاومت ماده در برابر رشد ترک در قسمتی از جبهه ترک که رشد در آن صورت خواهد گرفت به صورت

محسوسی کاهش می یابد و این امر موجب بروز عامل غیر خطی ثانویه ای در رفتار قطعه ترکدار در برابر بارگذاری

می شود. به عبارت بهتر در هر مرحله از بارگذاری مقاومت ماده مقابل جبهه ترک در برابر رشد ترک کاهش می یابد و

این امر رشد رادر ماده تسهیل نموده و موجب افزایش میزان رشدترک در ماده و بروز سریعتر حالت ناپایداری و یا به

عبارتی Fast Fracture می گردد . این مباحث در فصل دوم مورد بررسی قرار می گیرند . [۱۴،۱۵،۱۶]

Zhao Yishu در سال ۱۹۸۷ به بررسی رشدترک در حالت مود ترکیبی براساس روش چگالی انرژی پرداخت. او

برای تخمین جهت رشد ترک از این معیارکه "رشد ترک در جهتی که چگالی انرژی کرنش کمترین است رخ می دهد"

استفاده نمود. براساس بررسی به عمل آمده توسط وی، از روش SED می توان نه تنها برای مواد دارای شکست ترد

بلکه برای مواد دارای ناحیه پلاستیک محدود در مقابل ترک استفاده نمود. از مزایایی که وی برای روش SED ذکر

کرده است می توان به داشتن توجیه فیزیکی محسوس ، گستره وسیع قابلیت اعمال و ریاضیات نسبتاً ساده اشاره کرد .

از سوی دیگر این روش تطابق خوبی با نتایج حاصل درآزمایش دارد . [۲۲]

گروهی دیگر از محققان در این زمینه نیز به بررسی موضوع از دیدگاه المان محدود پرداختند و روشی را براساس تئوری

فوق بنیان نهادند .فعالیت‌های قابل ذکر در این زمینه اغلب توسط محقق چینی به نام Chow وهمکارانش صورت

گرفت . این افراد براساس فرمولاسیون المان محدود روشی را برای بررسی تغییرات انرژی کرنشی در ماده مورد بررسی

براساس تغییرات انرژی پتانسیل با استفاده از تئوری پلاستیسیته هیل (Hill) و معادلات پرتل-رس بنیان نهادند و

نتایج بدست آمده توسط Sih وهمکارانش را تأیید نمودند . [۱۹،۲۰،۲۱]

یکی از نکات مهم در تئوری چگالی انرژی کرنشی که کمتر توسط محققان پیشین مورد توجه قرار گرفته است توانایی

این مدل در ارائه منحنی بار - رشد ترک است که می تواند در طراحی مورد استفاده قرار گیرد . به عبارت دیگر این

مدل می تواند با ارائه نمودار رفتاربار - رشد ترک در محدوده های زیر بحرانی و بحرانی رشد ترک (حالات پایدار و

ناپایدار رشد ترک) ، الگوی مناسبی را جهت استفاده طراحان در طراحی نحوه تحت بار قرارگیری قطعات در صورت

وجود ترکهای احتمالی در اختیارقرار دهد . به سبب اهمیت بررسی نحوه رفتار ترک در هنگام رشد در حین فرآیند

طراحی این بررسی ها در این پروژه تا حد امکان صورت خواهند گرفت و نمودارهای بار - رشد ترک برای حالات مختلف بررسی قرار خواهند شد. هدف دیگری که در این بررسی پیگیری می شود مطالعه نحوه تاثیر شدت پلاستیک شدگی مقطع بر رفتار رشد ترک در حالت کنترل بار (Load Control) می باشد. این روش ، روش اصلی مورد استفاده در این پایان نامه می باشد.

۳-۱) بررسی فعالیت های صورت گرفته در زمینه رشد ترک به روش CTOA

سابقه استفاده از تغییر مکان نوک ترک به عنوان معیار رشد ترک در مواد دارای رفتار الاستیک - پلاستیک به تلاشهای ولز [۲۵] در سالهای ۱۹۶۰ باز می گردد . وی در بررسی های خود متوجه تغییر شکل نوک ترک پیش از رشد آن شد و دریافت که تغییر مکان نوک ترک را می توان به عنوان معیاری برای رشد ترک در مواد با رفتار پلاستیک که توسط مدل اروین قابل توضیح اند، استفاده کرد ، وی توضیح داد که در مواردی که مکانیک شکست خطی فاقد اعتبار است ، جابجایی در نوک ترک عامل مناسبی برای بررسی شرایط در نوک ترک خواهد بود . پس از ولز در سالهای بعد بررسی بر روی حالات مختلف جابجایی در نوک ترک برای پیش بینی رفتار ترک گسترش یافت . [۷]

در سال ۱۹۷۵ Konning نشان داد که در مواد نرم CTOA در هنگام رشد ترک ثابت تقریباً باقی می ماند. وی در بررسی های خود مقادیری را برای مواد و نمونه های مورد استفاده اش ارائه نمود. [۴،۵]. پس از وی بررسی های Shih و همکارانش (۱۹۷۹) ، Kanninen (۱۹۷۹) و Brocks و Yuan از یک سو و Newman و همکارانش در سال ۱۹۹۱ نشان داد که در آنالیز دو بعدی المان محدود در حالت های تنش صفحه ای و کرنش صفحه ای مقدار CTOA از مقادیر محاسبه شده توسط Konning بیشتر می باشد . [۳،۶]

Newman و همکارانش در طی مقاله ای (۱۹۹۴) نشان دادند که دلایل تفاوت ذکر شده با روش Konning در

نحوه در نظر گرفتن قیود تنش در نوک ترک می باشند و با اعمال درست و صحیح این قیود در آنالیزها می توان به

مقدار ثابتی برای $CTOA$ ، $\frac{dCTOD}{da}$ در هنگام رشد ترک دست یافت. [۵]

فعالیت‌های گسترده ای نیز براساس مدل سازی سه بعدی المان محدود در نوک ترک صورت گرفته است که موجب

دقیق تر شدن نتایج بدست آمده شده اند. از جمله این بررسی ها می توان به فعالیت‌های Newman, Dawicke در

دهه ۹۰ اشاره نمود. [۱،۳،۱۱].

از سوی دیگر در کنار فعالیت‌های صورت گرفته بر مبنای ثابت بودن یا نبودن مقادیر $CTOA$ ، $\frac{dCTOD}{da}$ در رشد

ترک، فعالیت‌های دیگری نیز بر روی نحوه اندازه گیری صحیح مقادیر ذکر شده و مقایسه آنها با نتایج تئوریک صورت

گرفته است. [۴،۵]. از میان این فعالیت‌ها می توان به فعالیت‌های آزمایشگاهی Luxmoore و همکارانش در سال ۱۹۷۷

اشاره کرد که نشان داد در رشد پایدار ترک مقادیر $CTOA$ برای ورقه های آلومینیومی ثابت می مانند. Paleebut

نیز در سال ۱۹۷۸ نشان داد که مقادیر $CTOD$ اندازه گیری شده توسط وی مطابقت مناسبی با نتایج تئوریک هم

عصران خود داشت.

از سوی دیگر بررسی های Reuter (۱۹۹۱) و Dawicke (۱۹۹۴) به روش عکسبرداری فوق دقیق نشان داد که

مقادیر $CTOA$ در ورقه های نازک فولادی در شروع رشد پایدار ترک تا ابتدای مرحله ناپایداری ثابت باقی

می ماند. [۵۶،۱۰]

از سایر فعالیت‌های قابل توجهی که در این زمینه صورت گرفته است می توان به مقاله Gibson, Druce [۲] اشاره

کرد که در آن تغییرات $CTOA$ ، $CTOD$ ، $CMOD$ در مواد فولادی مورد بررسی قرار گرفته است (۱۹۸۷).

براساس این بررسی $CTOA$ ، $\frac{dCTOD}{da}$ معیارهای مناسبی برای رشد پایدار ترک محسوب می شوند اما $CMOD$