

بِسْمِ اللَّهِ الرَّحْمَنِ الرَّحِيمِ



بررسی و مقایسه رفتار خستگی حرارتی در آلیاژهای
آلومینیوم ۳۵۶ و ۴۱۳ ریخته شده به روشهای فومی و معمولی

دانشجو:

حسین قاسمی میانایی

اساتید راهنما:

دکتر مهدی دیواندری

دکتر حسین عربی

پایان نامه برای دریافت درجه کارشناسی ارشد در رشته مهندسی مواد
گرایش شناسایی و انتخاب مواد فلزی

تیر ۱۳۸۶

کلیه حقوق مادی و معنوی این پایان نامه متعلق به دانشگاه علم و صنعت ایران است.

تشکر و قدردانی

گام نهادن در دنیای علم و دانش جزء با چراغ هدایت معلم روشنگر میسر نخواهد بود. با انجام این پروژه وظیفه خود می‌دانم که از زحمات و راهنماییهای ارزنده اساتید بزرگوار، آقایان دکتر حسین عربی و دکتر مهدی دیواندری که در اجرای پروژه همواره با راهنماییها و حسن توجه خود، راه را بر این حقیر هموار کرده بودند کمال تشکر و قدردانی را داشته باشم. از عزیزان محترم شرکت فوسکو که در تامین ملزومات ریخته‌گری با اینجانب همکاری داشته‌اند تشکر می‌کنم. از پرسنل محترم کارگاه مکانیک که در ساخت قطعات، کمک حال این حقیر بوده‌اند کمال تشکر دارم.

از دوستان عزیزم که در مراحل مختلف انجام پروژه و نوشتن پایان‌نامه مرا یاری داده‌اند، قدردانی می‌نمایم.

و سپاس بی‌پایان نثار خانواده عزیزم که همواره مشوق و قوت قلب این حقیر بوده‌اند.

چکیده

مقاومت به خستگی حرارتی یک خاصیت ذاتی و مجرد مواد محسوب نمی‌شود. خستگی حرارتی پدیده پیچیده‌ایست که به عوامل مختلفی از جمله خواص فیزیکی، خواص مکانیکی، ریزساختار، سیکل‌های حرارتی، شکل و اندازه قطعه بستگی دارد. به دلیل ماهیت پیچیده آن تاکنون تئوری کاملی که از یک تحلیل ریاضی سرچشمه گرفته شده باشد، برای بیان مقاومت به خستگی حرارتی و پیشگویی آن ارائه نشده است. قطعاتی از جمله سیلندر، سرسیلندر و پیستون اتومبیل به شدت در معرض زوال ناشی از خستگی حرارتی قرار دارند. این قطعات غالباً از آلیاژهای آلومینیم - سیلیسیوم و همواره به روش ریخته‌گری تولید می‌شوند. از روش‌های مدرن ریخته‌گری، روش استفاده از مدل‌های تبخیرشونده (روش فومی) می‌باشد. در این پژوهش به منظور بررسی تاثیر نوع فرایند ریخته‌گری و نوع آلیاژ بر خواص خستگی حرارتی، در ابتدا نمونه‌هایی با دو آلیاژ آلومینیم ۳۵۶ و آلومینیم ۴۱۳ به دو روش استفاده از مدل‌های تبخیرشونده و ریخته‌گری در ماسه، ریخته شده‌اند. جهت بررسی کمی و کیفی ریزساختار و عیوب در نمونه‌های مختلف، بررسی‌های میکروسکوپی انجام شد. به منظور انجام آزمایشات خستگی حرارتی، دستگاه آزمون خستگی حرارتی طراحی و ساخته شد. در ادامه از نمونه‌ها آزمایشات مکانیکی مختلف از جمله آزمایش کشش و آزمایش خستگی حرارتی به عمل آمده است. نتایج نشان می‌دهد، در نمونه‌هایی که با روش ریخته‌گری فومی تولید شده‌اند، عیوب ریخته‌گری بیشتری حضور دارند. این اختلاف در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳ بیشتر مشهود بود. در آلیاژ ۳۵۶ چگالی ترک‌های خستگی حرارتی در نمونه‌هایی که به روش فومی تولید شده‌اند نسبت به نمونه‌های ریخته‌شده در ماسه، به طور محسوسی بیشتر است. همچنین در آلیاژ ۳۵۶ طول ترک‌های خستگی در دو روش اختلاف چشمگیری ندارد. این رفتار در آلیاژ ۴۱۳ با اختلاف کمتری مشاهده می‌شود. به طور کلی مقاومت به خستگی حرارتی در آلیاژ ۴۱۳ به مراتب از آلیاژ آلومینیم ۳۵۶ بالاتر می‌باشد. مطالعات شکست‌نگاری نشان داد که در آلیاژ ۳۵۶ ترک‌های خستگی غالباً از حفرات بین‌دندریتی و بندرت از شکست ذرات سیلیسیم منشاء گرفتند. در حالی که در آلیاژ ۴۱۳ غالباً ترک‌ها از شکست ذرات سیلیسیم و در مواردی کمتری نیز از حفره‌های داخلی ناشی شدند. اندازه ذرات سیلیسیم بعد از انجام آزمایشات خستگی حرارتی نیز بزرگتر شد.

فهرست مطالب

صفحه	عنوان
۱	فصل ۱ مقدمه
۲	۱-۱. مقدمه.....
۵	فصل ۲ مروری بر منابع مطالعاتی
۶	۱-۲. خستگی حرارتی.....
۸	۱-۱-۲. خستگی حرارتی - مکانیکی.....
۱۱	۲-۱-۲. شوک حرارتی.....
۱۱	۳-۱-۲. شروع و اشاعه ترک در خستگی حرارتی.....
۱۴	۴-۱-۲. عوامل موثر بر خستگی حرارتی.....
۱۹	۵-۱-۲. پیش بینی عمر خستگی حرارتی.....
۲۱	۶-۱-۲. خستگی حرارتی آلیاژهای آلومینیم.....
۲۴	۷-۱-۲. روشهای انجام آزمایش خستگی حرارتی.....
۲۷	۸-۱-۲. معیارهای سنجش مقاومت به خستگی حرارتی.....
۲۸	۲-۲. بررسی تاثیر فرایند ریخته‌گری و پارامترهای آن بر کیفیت قطعات.....
۲۸	۱-۲-۲. مقدمه.....
۲۹	۲-۲-۲. مروری بر فرایند تولید به روش ریخته‌گری فومی.....
۳۱	۳-۲-۲. مزایا و معایب روش ریخته‌گری فومی.....
۳۱	۴-۲-۲. عیوب در ریخته‌گری فومی.....
۳۶	۵-۲-۲. بررسی پارامترهای مهم بر شکل گیری عیوب در ریخته‌گری فومی.....
۴۲	۶-۲-۲. تاثیر جریان مذاب بر خواص مکانیکی آلیاژهای آلومینیم.....
۴۴	۷-۲-۲. تاثیر سیستم راهگاهی بر خواص مکانیکی قطعات ریخته‌گری آلومینیم.....
۴۶	۸-۲-۲. مقایسه رفتار پر شدن قالب در ریخته‌گری فومی و ریخته‌گری با قالب توخالی.....
۵۱	فصل ۳ روش تحقیق
۵۲	۱-۳. مقدمه.....
۵۴	۲-۳. ریخته‌گری.....
۵۴	۱-۲-۳. طراحی شکل و ابعاد نمونه ریخته‌گی.....
۵۴	۲-۲-۳. طراحی سیستم راهگاهی.....
۵۷	۳-۲-۳. قالبگیری و انجام ذوبریزی.....
۵۸	3-2-4. آنالیز شیمیایی.....
۵۹	۵-۲-۳. کدگذاری نمونه‌های ریخته‌گری.....
۶۱	۳-۳. بررسی و دسته‌بندی عیوب نمونه‌های ریخته‌گری شده.....
۶۱	۱-۳-۳. بررسی چشمی.....

۶۱	۲-۳-۳. بررسی میکروسکوپی عیوب.....
۶۱	۳-۳-۳. اندازه‌گیری چگالی.....
۶۲	۴-۳-۳. رادیوگرافی.....
۶۲	۴-۳. عملیات حرارتی.....
۶۲	۵-۳. آزمایشهای مکانیکی و بررسیهای ساختاری.....
۶۲	۱-۵-۳. آزمایش کشش.....
۶۳	۲-۵-۳. آزمایش خستگی حرارتی.....
۶۸	۳-۵-۳. متالوگرافی.....
۶۸	۴-۵-۳. شکست نگاری.....

فصل ۴

۶۹

نتایج

۶۹

۷۰	۱-۴. آنالیز شیمیایی.....
۷۰	۲-۴. بررسی عیوب ریخته‌گری در نمونه‌های ریخته‌شده.....
۷۰	۱-۲-۴. اندازه‌گیری چگالی.....
۷۱	۲-۲-۴. بررسیهای چشمی.....
۷۳	۳-۲-۴. بررسیهای میکروسکوپی.....
۷۶	۴-۲-۴. رادیوگرافی.....
۷۷	۳-۴. فاصله بازوهای دندریتی.....
۷۹	۴-۴. آزمایشات مکانیکی.....
۷۹	۱-۴-۴. آزمایش کشش.....
۸۰	۲-۴-۴. آزمایش خستگی حرارتی.....
۸۳	۳-۴-۴. نتایج شبیه‌سازی.....
۸۴	۵-۴. متالوگرافی نوری.....
۸۷	۶-۴. بررسی ریزساختار و شکست‌نگاری توسط میکروسکوپ الکترونی.....

فصل ۵

۹۷

بحث و تحلیل نتایج

۹۷

۹۸	۱-۵. آنالیز شیمیایی.....
۹۸	۲-۵. عیوب ریخته‌گری.....
۹۹	۱-۲-۵. عیوب سطحی.....
۱۰۱	۲-۲-۵. عیوب داخلی.....
۱۰۳	۳-۲-۵. عیوب چین‌خوردگی.....
۱۰۵	۳-۵. فاصله بازوهای دندریتی.....
۱۰۷	۴-۵. آزمایشات مکانیکی.....
۱۰۷	۱-۴-۵. آزمایش کشش.....
۱۰۸	۲-۴-۵. مقایسه نتایج حاصل از آزمایشات خستگی حرارتی.....
۱۲۱	۵-۵. متالوگرافی.....

۱۲۳	فصل ۶
۱۲۳	نتیجه گیری
۱۲۵	مراجع
۱۳۰	پیوست الف

فهرست اشکال

عنوان	صفحه
فصل ۱ مقدمه	۱
فصل ۲ مروری بر منابع مطالعاتی	۵
شکل ۱-۲. رفتار تنش و کرنش ایده ال در خستگی حرارتی [۳].....	۹
شکل ۲-۲. پاسخ متفاوت مواد به سیکلهای خستگی حرارتی. (الف): نرم شدن، (ب): سخت شدن [۳].....	۱۰
شکل ۳-۲. رشد ترک خستگی حرارتی در فولاد ابزار. (الف): ترک درون دانه ایی، (ب): ترک مرزدانه ایی [۸].....	۱۲
شکل ۴-۲. (الف): تشکیل ترکها به صورت شبکه تار عنکبوتی در فولاد با کربن متوسط. (ب): تشکیل یک ترک سطحی و رشد آن در فولاد گرم کار [۱۰ و ۹].....	۱۳
شکل ۵-۲. تشکیل ترکهای خستگی حرارتی در فصل مشترک ذرات فاز دوم و زمینه در کامپوزیت آلومینیم تقویت شده با ذرات SIC [۱۳].....	۱۵
شکل ۶-۲. تاثیر متفاوت درصد نیکل بر سختی و خواص خستگی حرارتی در آلیاژ [Al+Ni].....	۱۶
شکل ۷-۲. تاثیر دمای حداکثر بر مقاومت به خستگی حرارتی در (الف): فولاد ابزار، (ب): آلیاژ Al-Ni [۸ و ۱].....	۱۷
شکل ۸-۲. ارتباط کرنش پلاستیک و عمر خستگی حرارتی [۱۹].....	۲۱
شکل ۹-۲. تاثیر حداکثر دمای یک سیکل بر مقاومت به خستگی حرارتی آلیاژ [Al 2xxx-T4].....	۲۳
شکل ۱۰-۲. الف: تاثیر تغییرات دمایی در یک سیکل بر تنش، ب: تاثیر حداکثر دمای سیکل بر تنش ایجاد شده (آلیاژ Al319) [۱۹ و ۴].....	۲۴
شکل ۱۱-۲. شمایی از یک سیستم القائی جهت انجام آزمایش خستگی حرارتی [۲۳].....	۲۵
شکل ۱۲-۲. نمونه ای از سیکل حرارتی برای آزمایش خستگی حرارتی فولاد زنگ نزن [۲۳].....	۲۶
شکل ۱۳-۲. سیکل حرارتی استفاده شده برای آزمون خستگی حرارتی نمونه های چدنی [۲۴].....	۲۶
شکل ۱۴-۲. نمونه های استفاده شده جهت انجام آزمایش خستگی حرارتی [۲۴ و ۷].....	۲۷
شکل ۱۵-۲. شبکه ای از ترکهای تار عنکبوتی در فولاد 304L. با افزایش فاصله از سطح نمونه، چگالی ترکها کاهش مییابد [۲۳].....	۲۸
شکل ۱۶-۲. شماتیک فرایند تولید به روش ریخته گری فومی [۲۷ و ۲۸ و ۲۹].....	۳۰
شکل ۱۷-۲. عدم خروج کامل محصولات ناشی از تجزیه فوم موجب تشکیل عیوب سطحی میشود [۳۰].....	۳۲
شکل ۱۸-۲. تصویر حفره های داخلی که در اثر به دام افتادن محصولات ناشی از تجزیه فوم تشکیل شده اند [۳۱].....	۳۳
شکل ۱۹-۲. دو نمونه از عیب چین پوستی که در محل برخورد دو جبهه مذاب ایجاد شده است [۳۰].....	۳۴
شکل ۲۰-۲. دو مدل انجمادی در انجماد مذاب در قالبهای توخالی [۳۱].....	۳۵
شکل ۲۱-۲. تصاویر عیوب نیامد در ریخته گری فومی [۳۰ و ۳۲].....	۳۵
شکل ۲۲-۲. تاثیر سرعت حرکت مذاب بر شکل گیری عیوب در ریخته گری فومی [۳۴].....	۳۷
شکل ۲۳-۲. تاثیر تعداد راهبار و نوع راهگاه بارریز بر میزان عیوب. (الف): چین خوردگی، (ب): تاولهای سطحی [۳۷].....	۳۹
شکل ۲۴-۲. تاثیر ارتفاع بارریز (فشار متالواستاتیکی) بر منحنی جریان آلیاژ AB19 [۳۵].....	۴۰
شکل ۲۵-۲. مقایسه عمر خستگی نمونه ریخته شده با جریان آرام و جریان آشفته [۳۹].....	۴۳

- شکل ۲-۲۶. تصویر میکروسکوپ الکترونی از محل‌های شروع ترک خستگی. (الف): از فیلم اکسیدی جدید، (ب): از فیلم اکسیدی قدیمی [۳۹]. ۴۴
- شکل ۲-۲۷. میکروساختار آلومینیم ریخته‌گری شده شامل: (الف): فیلم اکسیدی جدید، (ب): فیلم اکسیدی قدیمی [۴۲]. ۴۵
- شکل ۲-۲۸. تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح شکست پیستون. اشکال نشان‌دهنده شروع ترک از حباب ایجاد شده در راس پیستون می‌باشند [۴۲]. ۴۶
- شکل ۲-۲۹. شمائی از نحوه پرشدن قالب در ریخته‌گری فومی [۲۷]. ۴۸
- شکل ۲-۳۰. مقایسه نسبی بین زمان و نحوه پرشدن قالب در ریخته‌گری معمولی و ریخته‌گری فومی. (الف): ریخته‌گری معمولی، (ب): ریخته‌گری فومی [۴۸]. ۵۰

فصل ۳ روش تحقیق

۵۱

- شکل ۳-۱. شکل ۱-۳. جزئیات و ترتیب انجام آزمایشات ۵۳
- شکل ۳-۲. شکل و ابعاد نمونه‌های ریخته‌گری (ابعاد به میلی‌متر). ۵۴
- شکل ۳-۳. شماتیک سیستم راهگاهی استفاده شده. ۵۵
- شکل ۳-۴. شکل و ابعاد سیستم راهگاهی استفاده شده (ابعاد به میلی‌متر). ۵۶
- شکل ۳-۵. سیستم راهگاهی پهلوریز جهت تهیه نمونه‌های آزمایش کشش. ۵۶
- شکل ۳-۶. نمونه‌هایی از مدل چوبی و فومی استفاده شده. ۵۷
- شکل ۳-۷. شکل و ابعاد نمونه آزمایش کشش، مطابق استاندارد ASTM B-557M، [۵۰]. ۶۳
- شکل ۳-۸. شکل و ابعاد نمونه آزمایش خستگی حرارتی. ۶۴
- شکل ۳-۹. سیکل حرارتی استفاده شده جهت انجام آزمایش خستگی حرارتی. ۶۴
- شکل ۳-۱۰. تصویر دستگاه آزمایش خستگی حرارتی ساخته شده. ۶۶
- شکل ۳-۱۱. شمای کنترل‌کننده‌های دستگاه آزمایش خستگی حرارتی ساخته شده. ۶۷
- شکل ۳-۱۲. قسمت‌های مختلف دستگاه آزمایش خستگی حرارتی ساخته شده. ۶۷

۶۹

فصل ۴

۶۹

نتایج

- شکل ۴-۱. (الف): تغییرات چگالی نمونه‌های ریخته‌شده از آلیاژ آلومینیم ۳۵۶ با دمای بارریزی، (ب): تغییرات چگالی نمونه‌های ریخته‌شده از آلیاژ آلومینیم ۴۱۳ با دمای بارریزی. ۷۱
- شکل ۴-۲. مقایسهٔ عیب نفوذ مذاب در ماسه. (الف): آلیاژ آلومینیم ۳۵۶، (ب): آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. ۷۳
- شکل ۴-۳. مقایسهٔ نسبی میزان عیوب سطحی در آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. (الف): ریخته‌گری فومی، (ب): ریخته‌گری معمولی. ۷۳
- شکل ۴-۴. مقایسهٔ میزان حفرات داخلی در نمونه‌های ریخته‌شده. (الف): آلیاژ ۳۵۶، ریخته‌گری معمولی. (ب): آلیاژ ۳۵۶، ریخته‌گری فومی. (ج): آلیاژ ۴۱۳، ریخته‌گری معمولی. (د): آلیاژ ۴۱۳، ریخته‌گری فومی. ۷۴
- شکل ۴-۵. مقایسهٔ نسبی شکل و اندازهٔ عیوب داخلی. (آلیاژ آلومینیم ۳۵۶) (الف): ریخته‌گری معمولی، (ب): ریخته‌گری فومی. ۷۵
- شکل ۴-۶. مقایسهٔ نسبی شکل و اندازهٔ عیوب داخلی. (آلیاژ آلومینیم ۴۱۳) (الف): ریخته‌گری معمولی، (ب): ریخته‌گری فومی. ۷۵
- شکل ۴-۷. (الف): چین خوردگی سطحی در محل برخورد دو جبهه مذاب در آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. (ب): چین خوردگی سطحی در محل برخورد دو جبهه مذاب در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. ۷۶
- شکل ۴-۸. تصاویر رادیوگرافی از نمونه‌های آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. (الف): ریخته‌شده به روش معمولی، (ب): ریخته‌شده به روش فومی. ۷۷

- شکل ۴-۹.** تصاویر رادیوگرافی از نمونه های آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. (الف): ریخته شده به روش معمولی، (ب): ریخته شده به روش فومی. ۷۷
- شکل ۴-۱۰.** تصویر میکروسکوپ استریو از دندریتهای رشد یافته در آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. ۷۸
- شکل ۴-۱۱.** تصویر میکروسکوپ نوری از دندریتهای رشد یافته در آلیاژ ۴۱۳ ریخته شده به روش فومی. Error! Bookmark not defined.
- شکل ۴-۱۲.** مقایسه نسبی استحکام تسلیم، استحکام کشش و درصد تغییر طول نسبی در نمونه های مختلف. ۸۰
- شکل ۴-۱۳.** سطح بررسی شده برای تعیین طول و چگالی ترکها به صورت هاشور نشان داده شده است. ۸۱
- شکل ۴-۱۴.** مقایسه نسبی توزیع ترکهای خستگی حرارتی در آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. (الف): روش معمولی، (ب): روش فومی ۸۳
- شکل ۴-۱۵.** مقایسه نسبی توزیع ترکهای خستگی حرارتی در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. (الف): روش معمولی، (ب): روش فومی ۸۳
- شکل ۴-۱۶.** توزیع تنش و کرنش در نمونه خستگی حرارتی، آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. ۸۴
- شکل ۴-۱۷.** توزیع تنش و کرنش در نمونه خستگی حرارتی، آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. ۸۴
- شکل ۴-۱۸.** مقایسه سلولهای دندریتی در آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. (الف): قبل از انجام آزمایش خستگی حرارتی، (ب): بعد از انجام آزمایش خستگی حرارتی. ۸۵
- شکل ۴-۱۹.** مقایسه ریزساختار نمونه آلیاژ آلومینیم (F) ۳۵۶. (الف): قبل از انجام آزمایش خستگی حرارتی، (ب): بعد از انجام آزمایش خستگی حرارتی. ۸۶
- شکل ۴-۲۰.** ریزساختار نمونه آلیاژ آلومینیم T6-۳۵۶. (الف): قبل از انجام آزمایش خستگی حرارتی، (ب): بعد از انجام آزمایش خستگی حرارتی. ۸۶
- شکل ۴-۲۱.** مقایسه شکل و اندازه ذرات سیلیسیم در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. (الف): قبل از انجام آزمایش خستگی حرارتی، (ب): بعد از انجام آزمایش خستگی حرارتی. ۸۶
- شکل ۴-۲۲.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از (الف): حفره های بین دندریتی موجود در سطح (نقاط محصور در دایره) و جوانه زنی و رشد ترکهای خستگی از حفره ها (نوک پیکان سفید). (ب): تصویر حفره بین دندریتی در بزرگمایی بالا. ۸۷
- شکل ۴-۲۳.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح شکست خستگی حرارتی نمونه آلیاژ ۳۵۶. (الف): نمای کلی سطح شکست، (ب): محل جوانه زنی ترک خستگی حرارتی که نشاندهنده شروع ترک از فضای بین دندریتها میباشد. ۸۸
- شکل ۴-۲۴.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح شکست نمونه آلیاژ آلومینیم ۳۵۶، (الف): حضور حفره در مناطق بین دندریت و سطح شکست نرم در اطراف آن، (ب): مرحله دوم رشد ترک خستگی حرارتی. ۸۸
- شکل ۴-۲۵.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح شکست خستگی حرارتی در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. (الف): نمای کلی مقطع شکست، (ب): مناطق سفید رنگ نشاندهنده مرحله رشد ترک خستگی (مرحله دوم) میباشد. ۸۹
- شکل ۴-۲۶.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح شکست نمونه آلیاژ آلومینیم ۴۱۳. منطقه هموار مربوط به ناحیه رشد دندریتهای فاز آلفا میباشد. ناحیه ناهموار نیز یوتکتیک آلومینیم - سیلیسیم را نشان میدهد. ۹۰
- شکل ۴-۲۷.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح اچ شده آلیاژ آلومینیم ۳۵۶ بعد از اعمال ۵۰۰ سیکل حرارتی. تیغه های سیلیسیم به وضوح در این تصاویر دیده میشوند. ۹۱
- شکل ۴-۲۸.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از سطح اچ شده نمونه آلیاژ آلومینیم ۴۱۳ بعد از اعمال ۵۰۰ سیکل حرارتی. ۹۱
- شکل ۴-۲۹.** (الف): تصویر الکترونیهای برگشتی از محلهای شروع ترک خستگی حرارتی در نمونه آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. تصویر نشان میدهد بسیاری از ترکها از فضای بین دندریتها شروع شدهاند. (ب): تصویر الکترونیهای برگشتی از تشکیل ترکهای خستگی حرارتی در ذرات سیلیسیم (نوک پیکان سفید). این ترکها منشاء شروع بسیاری از ترکهای خستگی در نمونه میباشد. ۹۲
- شکل ۴-۳۰.** آنالیز منطقه ای از محل شروع ترک در نمونه آلیاژ ۳۵۶. تصویر نشاندهنده حضور ذرات سیلیسیم در محلهای شروع ترک خستگی حرارتی میباشد. ۹۲
- شکل ۴-۳۱.** تصویر میکروسکوپ الکترونی از مکانهای شروع ترک خستگی حرارتی. این مکانها به دنبال شکست ذرات درشت سیلیسیم در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳ در اثر اعمال سیکلهای حرارتی ایجاد شده اند. ۹۳

- شکل ۴-۳۲. تصویر میکروسکوپ از محل شروع ترک ناشی از شکسته شدن فصل مشترک ذرات سیلیسیم و زمینه در آلیاژ ۴۱۳..... ۹۳
- شکل ۴-۳۳. سطح شکست در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳، مناطق سفید رنگ نشاندهنده حضور ترکیبات بین فلزی میباشد. ۹۴
- شکل ۴-۳۴. آنالیز منطقه ای از سطح شکست نشان داده شده در شکل ۴-۲۳. حضور آهن منجر به تشکیل ترکیبات بین فلزی و ایجاد مناطق حساس به خستگی حرارتی میشود. **Error! Bookmark not defined.**.....
- شکل ۴-۳۵. تصویر میکروسکوپ الکترونی از رشد ترک خستگی حرارتی در آلیاژ آلومینیم ۳۵۶. (الف): رشد ترک خستگی حرارتی در جهت عمود بر تنش کششی، (ب): در این تصویر تیز شدن و کند شدن نوک ترک به وضوح مشخص میباشد. ۹۵
- شکل ۴-۳۶. تصاویر میکروسکوپ نوری از شروع ترک از عیوب چین خوردگی در نمونه های ریخته شده از آلیاژ آلومینیم ۲۵۶ و به روش فومی..... ۹۵
- شکل ۴-۳۷. تصویر میکروسکوپ الکترونی از رشد ترک خستگی حرارتی در آلیاژ آلومینیم ۴۱۳..... ۹۶

۹۷

فصل ۵

۹۷

بحث و تحلیل نتایج

- شکل ۵-۱. دیاگرام فازی آلومینیم و سیلیسیم [۵۲]..... **Error! Bookmark not defined.**
- شکل ۵-۲. مقایسه عیوب ریخته گری در نمونه های مختلف..... ۱۰۰
- شکل ۵-۳. مقایسه درصد تخلخل، متوسط اندازه تخلخلها و اندازه بزرگترین تخلخل در نمونه های مختلف..... ۱۰۲
- شکل ۵-۴. مکانیزم تشکیل حفرات داخلی در ریخته گری فومی [۳۳]..... ۱۰۳
- شکل ۵-۵. مکانیزم تشکیل عیوب چین خوردگی در ریخته گری فومی [۳۳]..... ۱۰۴
- شکل ۵-۶. تصویر عیب چین خوردگی در نمونه آلیاژ ۳۵۶ ریخته شده به روش فومی (محصور در دایره)..... ۱۰۴
- شکل ۵-۷. مقایسه فاصله بازوهای دندریتهای ثانویه در نمونه های مختلف..... ۱۰۶
- شکل ۵-۸. مقایسه طول ترکهای سطحی در نمونه های آلیاژ آلومینیم ۳۵۶، ریخته شده به دو روش فومی و معمولی..... ۱۰۹
- شکل ۵-۹. مقایسه چگالی ترکهای سطحی در نمونه های آلیاژ آلومینیم ۳۵۶، ریخته شده به دو روش فومی و معمولی..... ۱۱۱
- شکل ۵-۱۰. مقایسه طول ترکهای سطحی در نمونه های آلیاژ آلومینیم ۴۱۳..... ۱۱۲
- شکل ۵-۱۱. تصویر الکترونیهای برگشتی از محل شکسته شدن ذرات سیلیسیم در دمای 350°C . بسیاری از ترکهای خستگی حرارتی از این مکانها شروع میشوند [۶۰]..... ۱۱۴
- شکل ۵-۱۲. مقایسه چگالی ترکهای سطحی در نمونه های آلیاژ ۴۱۳، ریخته شده به دو روش فومی و معمولی..... ۱۱۵
- شکل ۵-۱۳. تاثیر تخلخلهای داخلی بر عمر خستگی حرارتی در دو آلیاژ آلومینیم ۳۱۹ و ۳۵۶ [۴]..... ۱۱۶
- شکل ۵-۱۴. مقایسه طول ترک ناشی از خستگی حرارتی در نمونه های مختلف..... ۱۱۷
- شکل ۵-۱۵. تصویر میکروسکوپ الکترونی از ترک خستگی حرارتی در محل برخورد دو جبهه مذاب..... ۱۲۰
- شکل ۵-۱۶. آنالیز منطق های از محل شروع ترک در محل برخورد دو جبهه مذاب در آلیاژ ۳۵۶. **Error! Bookmark not defined.**
- شکل ۵-۱۷. ریزساختار آلیاژ Al_3Si در حالت اصلاح شده. (الف): $5\% \text{Si}$ ، (ب): $12/6\% \text{Si}$ ۱۲۱
- شکل ۵-۱۸. مقایسه میانگین اندازه ذرات سیلیسیم قبل و بعد از آزمایش خستگی حرارتی. (الف): طول ذرات سیلیسیم، (ب): عرض ذرات سیلیسیم..... ۱۲۲
- شکل ۵-۱۹. مقایسه نسبت طول به عرض ذرات سیلیسیم قبل و بعد از آزمایش خستگی حرارتی..... ۱۲۲

۱۲۳

فصل ۶

۱۲۳

نتیجه گیری

فهرست جداول

فصل ۱ مقدمه	۱
فصل ۲ مروری بر منابع مطالعاتی	۵
جدول ۱-۲. تاثیر سرعت حرکت مذاب بر مقدار عیوب تشکیل شده در نمونه های دیسکی شکل [۳۰].	۳۶
جدول ۲-۲. تاثیر تعداد راهگاه بر میزان عیوب ایجاد شده. آلیاژ Al356، دمای ریختگی ۸۵۰°C [۳۵].	۳۸
فصل ۳ روش تحقیق	۵۱
جدول ۱-۳. نمونه های آزمایش کشش	۵۹
جدول ۲-۳. کد نمونه های خستگی حرارتی	۶۰
فصل ۴	۶۹
نتایج	۶۹
جدول ۱-۴. ترکیب شیمیایی آلیاژهای استفاده شده.	۷۰
جدول ۲-۴. مقادیر میانگین چگالی برای نمونه های مختلف (N=۱و۲).	۷۰
جدول ۳-۴. مقادیر عیوب سطحی در نمونه های مختلف (N=۱و۲).	۷۲
جدول ۴-۴. نتایج بررسی میزان تخلخل با استفاده از آنالیزگر تصویری	۷۵
جدول ۵-۴. فاصله بازوهای دندردی در نمونه های مختلف	۷۸
جدول ۶-۴. نتایج میانگین آزمایش کشش نمونه های ریخته گری (N=۱و۲و۳).	۷۹
جدول ۷-۴. نتایج حاصل از اندازه گیری طول ترکهای خستگی حرارتی در سیکلهای حرارتی مختلف.	۸۱
جدول ۸-۴. نتایج حاصل از اندازه گیری چگالی ترکهای تشکیل شده در سیکلهای حرارتی مختلف.	۸۲
جدول ۹-۴. نتایج آنالیز تصویری ذرات سیلیسیم قبل و بعد از آزمایش خستگی حرارتی.	۸۵
فصل ۵	۹۷
بحث و تحلیل نتایج	۹۷
جدول ۱-۵. برخی از خواص فیزیکی مذاب آلومینیم (۳۵۶) و پلی استیرن [۵۴،۵۵].	۱۰۷
جدول ۲-۵. خواص حرارتی آلومینیم و سیلیسیم [۶۲و۶۱].	۱۱۳
جدول ۳-۵. برخی از خواص فیزیکی آلیاژ ۳۵۶ و آلیاژ ۴۱۳ [۵۳].	۱۱۹
فصل ۶	۱۲۳

۱۲۳

نتیجه گیری

۱۲۵

مراجع

۱۳۰

پیوست الف

فهرست علائم اختصاری

فصل ۱

مقدمه

۱-۱. مقدمه

زمانی که سطح یک فلز گرم می‌شود، این سطح به علت پیوستگی با سطح سرد زیرین، به توسط سطح زیرین، تحت تنش فشاری قرار می‌گیرد. در هنگام سرد شدن تنش بر عکس شده و سطح بیرونی تحت تنش کششی قرار می‌گیرد. در طی سیکل گرم‌شدن و سردشدن سطح تحت فرایند خستگی حرارتی قرار گرفته و دچار شکست می‌شود. لازم به ذکر است که خستگی حرارتی حتی در حالتی که نمونه به طور یکنواخت تحت گرما و سرما قرار می‌گیرد نیز رخ می‌دهد. محدودیتهای داخلی مثل جهتگیری مختلف دانه‌ها، ناهمسانگردی در ضریب انبساط حرارتی در کریستالهای خاص، اختلاف ضریب انبساط حرارتی ذرات فاز دوم و زمینه در آلیاژهای دوفازی از عوامل پیدایش خستگی حرارتی هستند. پدیده خستگی حرارتی در قطعاتی از جمله تیغه‌های توربین، سرسیلندر، غلتکهای نورد، محفظه واکنش راکتور مشاهده می‌شود. خستگی حرارتی عامل اصلی کاهش عمر قطعاتی از جمله پیستون اتومبیل و قالبهای ریخته‌گری تحت فشار می‌باشد [۲۱].

در بیشتر موارد تغییر شکل و آسیب ناشی از خستگی، در خستگی حرارتی قابل پیش بینی نیست. بنابر این آزمایشات خستگی حرارتی برای بررسی و ارائه میزان تنش- کرنش و تکامل خستگی انجام می‌شود. تاثیر خواص فیزیکی و مکانیکی یک ماده بر مقاومت به خستگی حرارتی به نحوه اعمال سیکل‌های حرارتی بستگی دارد. در حالتی که سیکل خستگی حرارتی با سرعت بالا به ماده اعمال می‌شود، (شوک حرارتی)، خواص فیزیکی بیشترین تاثیر را بر مقاومت به خستگی نشان خواهند داد [۱]. بر خلاف فولادها، افزایش استحکام اغلب آلیاژهای غیر آهنی با افزایش متناسب خواص خستگی همراه نمی‌باشد. بنابراین جهت حصول خواص خستگی مناسب در آلیاژهای آلومینیوم، استفاده از روشهای تولید مطمئن اجتناب ناپذیر می‌باشد.

از روشهای متداول در تولید قطعات آلومینیوم، روش ریخته‌گری می‌باشد. در حال حاضر محصولات ریخته‌گری آلومینیوم، حدود ۲۰ درصد مصرف این فلز را تشکیل می‌دهند. متأسفانه در روش ریخته‌گری ریزساختار خشن و عیوب ریخته‌گری متنوع در قطعه تشکیل می‌شود. از مسائل بسیار

مهم در فرایند ریخته‌گری، نحوه کنترل پارامترهای ریخته‌گری جهت حصول خواص بهینه می باشد. خواص ضعیف محصولات ریختگی از ریزساختار خشن و عیوب ریخته‌گری منشاء می‌گیرد. با توجه به موارد بیان شده، بررسی مکانیزمهای تشکیل عیوب در ریخته‌گری به منظور دستیابی به خواص مکانیکی بهینه ضروری می باشد. عیوب ریخته‌گری چه از نظر مکانیزم تشکیل و چه از نظر کمی و کیفی در روشهای مختلف ریخته‌گری متفاوت هستند. در تولید یک محصول به روش ریخته‌گری روشها و تکنولوژیهای متنوعی موجود است. هر روش مزایا و معایب مخصوص به خود را دارا می باشد. ریخته‌گری با مدل‌های تبخیر شونده از روشهای نوین ریخته‌گری در ابعاد نزدیک به قطعه اصلی می باشد این روش اولین بار در سال ۱۹۵۸ توسط شرویر^۱ ابداع گردید. در سال ۱۹۶۲ فلمینگ^۲ استفاده از ماسه بدون چسب را تجربه کرد و در سال ۱۹۶۴ ریخته‌گری توپر با استفاده از ماسه بدون چسب توسط اسمیت^۳ به ثبت رسید. در سال ۱۹۹۰ جامعه ریخته‌گران آمریکا نام عمومی ریخته‌گری با مدل مصرف شونده^۴ را برای این فرایند انتخاب نمود. به دلیل مزایای عالی در این روش، پیش‌بینی می شود تا سال ۲۰۱۰ میلادی بیش از ۳۰ درصد قطعات ریختگی آلومینیوم ی با این روش تولید شوند [۳]. در این روش مدل فومی ساخته شده توسط ماسه خشک قالبگیری می شود. و نهایتاً پر شدن قالب با ذوب و تجزیه مداوم فوم، خروج پسماندهای حاصل از تجزیه فوم از جدار پوشان و سپس جایگزین شدن مذاب در محفظه قالب، ریخته‌گری انجام می‌گیرد. لذا در این فرایند خواص فوم، پوشان و دیگر متغیرهای ریخته‌گری از قبل ارتفاع بارریزی مذاب، نحوه طراحی سیستم راهگامی، سرعت بارریزی و غیره، تاثیر بسزائی در الگوی جریان مذاب و در نتیجه ساختار میکروسکوپی، خواص و کیفیت قطعه تولید شده خواهند داشت. بسیاری از جنبه‌های روش مذکور بعلت نوپا بودن آن هنوز در مرز دانش بوده و نیازمند تحقیقات مستمر می باشد.

با توجه به اینکه از عوامل مهم و تاثیر گذار بر سلامت قطعات ریختگی، جریان سیال می‌باشد، در

¹ H.F.Shroyer

² M.C.Fleming

³ T.R.Smith

³ Wittmoser

⁴ Expendable pattern casting

این پژوهش سعی شده است تاثیر روش ریخته‌گری که شامل روش قومی و روش معمولی بوده بر کیفیت قطعات ریخته‌گی مورد مطالعه قرار گیرد. ریخته‌گری با استفاده از دو آلیاژ آلومینیوم ۳۵۶ و ۴۱۳ انجام شده است. از قطعات ریخته شده آزمایشهای مکانیکی مختلفی از جمله آزمایشهای خستگی حرارتی به عمل آمده است. با استفاده از آنالیز عیوب و نتایج آزمایشهای مکانیکی در نمونه‌ها، تاثیر فرایند ریخته‌گری و نوع آلیاژ بر خواص مکانیکی قطعات ریخته‌گی به طور کامل بررسی شده است.

فصل ۲

مروری بر منابع مطالعاتی

۱-۲. خستگی حرارتی

امروزه استفاده از قطعات ریخته‌گری آلومینیوم به خصوص جهت تولید اجزاء اتومبیل در جهان در حال افزایش است. طبق آمار تا سال ۲۰۱۰ میلادی میانگین وزن قطعات ریخته‌گری آلومینیوم در خودروهای سبک از میزان متوسط حاضر که ۹۰ کیلوگرم است به ۱۱۰ کیلوگرم افزایش می‌یابد. نیاز صنعت به استفاده از آلیاژهای مناسب و دارای خواص مکانیکی خوب، استحکام به وزن بالا و ریخته‌گری آسان نیاز به استفاده از آلیاژهای آلومینیوم را تشدید می‌کند. به منظور بالا بردن قابلیت اعتماد به آلیاژهای آلومینیوم برخی از خواص آنها همچون مقاومت به خستگی حرارتی نیاز به بهبود دارد [۲۱].

خستگی حرارتی پدیده‌ایست که در اثر اعمال سیکلهای حرارتی متناوب به قطعات و بروز ترک و اشاعه آن اتفاق می‌افتد. زمانی که سطح ماده ای گرم می‌شود، این سطح به علت پیوستگی با سطح سرد زیرین و تحت تاثیر این سطح، تحت تنش فشاری قرار می‌گیرد. در هنگام سرد شدن تنش بر عکس شده و سطح بیرونی تحت تنش کششی قرار می‌گیرد. در طی سیکل گرم و سرد شدن سطح تحت فرایند خستگی حرارتی قرار می‌گیرد [۱].

گزارش شده است [۱]، خستگی حرارتی حتی در حالتی که نمونه به طور یکنواخت تحت گرما و سرما قرار می‌گیرد نیز رخ می‌دهد. محدودیتهای داخلی مثل جهتگیری مختلف دانه ها و یا ناهمسانگردی در ضریب انبساط حرارتی در کریستالهای خاص، (غیر مکعبی)، منجر به خستگی حرارتی می‌شود. در نتیجه اعمال سیکلهای حرارتی، میکروساختار دچار زوال و آسیب می‌شود. این رفتار در فلزات خالص مثل اورانیوم، قلع، آلیاژهای پایه کادمیم و در فولادهای دو فازی که شامل فریت و مارتنزیت می‌باشند، مشاهده می‌شود. خستگی حرارتی - مکانیکی^۱ بیان کننده خستگی تحت

^۱ -Thermo Mechanical Fatigue