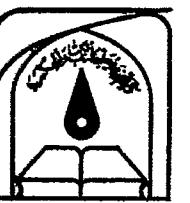


١٢/٦/٩٨

بِسْمِ اللَّهِ الرَّحْمَنِ الرَّحِيمِ

٤١٩٩١



دانشگاه تربیت مدرس
دانشکده فنی و مهندسی

پایان نامه کارشناسی ارشد مهندسی مواد

۱۳۸۱ / ۰۱ / ۱۰

شناسایی و انتخاب مواد فلزی

تعیین شرایط بهینه تغییر شکل و عملیات حرارتی جهت افزایش چermگی
یک فولاد فوق مستحکم

مسعود حاجی رضائی

دانشکده فنی و مهندسی
دانشگاه تربیت مدرس

استاد راهنمای

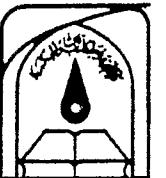
دکتر محمد جهازی

استاد مشاور

دکتر امیر عبدالعزیز زاده

بهار ۱۳۸۱

۳۱۹۶۱



دانشگاه تربیت مدرس

تاییدیه هیات داوران

آقای مسعود حاجی رضابی پایان نامه ۸ واحدی خود را با عنوان تعیین شرایط بهینه ۱۳۸۱ / ۰۵ / ۱۰

تغییر شکل و عملیات حرارتی جهت افزایش چقلمگی یک فولاد فوق مستحکم در تاریخ ۸۱/۲/۲۹ ارائه کردند. اعضای هیات داوران نسخه نهائی این پایان نامه را از نظر فرم و محتوی تایید و پذیرش آنرا برای تکمیل درجه کارشناسی ارشد رشته مهندسی مواد - شناسایی با گروه پیشنهاد می‌کنند.

امضاء

| اعضای هیات داوران | نام و نام خانوادگی |
|-------------------|------------------------|
| ۱- استاد راهنمای: | آقای دکتر جهازی |
| ۲- استاد مشاور: | آقای دکتر عبدالله زاده |
| ۳- استادان ممتحن: | آقای دکتر مالک |
| ۴- مدیر گروه: | آقای دکتر اکبرزاده |
| | آقای دکتر اسدی |

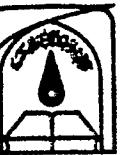
(یا نماینده گروه تخصصی)

این نسخه به عنوان نسخه‌های پایان نامه / رساله مورد تأیید است.

امضا استاد راهنمای:

۱۹۶۱

بسم الله الرحمن الرحيم



آیین نامه چاپ پایان نامه (رساله) های دانشجویان دانشگاه تربیت مدرّس

نظر به اینکه چاپ و انتشار پایان نامه (رساله) های تحصیلی دانشجویان دانشگاه تربیت مدرّس، میبن بخشی از فعالیتهای علمی - پژوهشی دانشگاه است بنابراین به منظور آگاهی و رعایت حقوق دانشگاه، دانش آموختگان این دانشگاه نسبت به رعایت موارد ذیل متعهد می شوند:

ماده ۱ در صورت اندام به چاپ پایان نامه (رساله) های خود، مراتب را قبلًا به طور کتبی به «دفتر نشر آثار علمی» دانشگاه اطلاع دهد.

ماده ۲ در صفحه سوم کتاب (بس از برگ شناسنامه)، عبارت ذیل را چاپ کند:
«کتاب حاضر، حاصل پایان نامه کارشناسی ارشد / رساله دکتری نگارنده در رشته دانشگاه تربیت مدرّس به راهنمایی سرکار خانم / جناب آقای دکتر ، مشاوره سرکار خانم / جناب آقای دکتر و مشاوره سرکار خانم / جناب آقای دکتر از آن دفاع شده است.»

ماده ۳ به منظور جبران بخشی از هزینه های انتشارات دانشگاه، تعداد یک درصد شمارگان کتاب (در هر نوبت چاپ) را به «دفتر نشر آثار علمی» دانشگاه اهدا کند. دانشگاه می تواند مازاد نیاز خود را به نفع مرکز نشر در معرض فروش قرار دهد.

ماده ۴ در صورت عدم رعایت ماده ۳، ۰.۵٪ بهای شمارگان چاپ شده را به عنوان خسارت به دانشگاه تربیت مدرّس، تأديه کند.

ماده ۵ دانشجو تعهد و قبول می کند در صورت خودداری از پرداخت بهای خسارت، دانشگاه می تواند خسارت مذکور را از طریق مراجع قضایی مطالبه و وصول کند؛ به علاوه به دانشگاه حق می دهد به منظور استیفای حقوق خود، از طریق دادگاه، معادل وجه مذکور در ماده ۴ را از محل توقیف کتابهای عرضه شده نگارنده برای فروش، تأمین نماید.

ماده ۶ این جانب مسکور حجی رئیسی دانشجوی رشته مالوری مقطع کارشناسی ارشد تعهد فوق و ضمانت اجرایی آن را قبول کرده، به آن ملتزم می شو姆.

نام و نام خانوادگی: مسکور حجی رئیسی

تاریخ و امضای:

۸۱/۳/۲۹

تقدیم به:

- پدر و مادر عزیز و فدایکارم که جانانه سوختند و به من نور امید و محبت ارزانی داشتند.
- همسر فدایکارم که با برداشتن و صبر و تحمل سختیها و مشکلات بسیار مرا یار و همراه بود.

تقدیر و تشکر

در نگارش پایاننامه حاضر نگارنده از همراهی و همکاری صمیمانه عزیزان بسیاری برخوردار بود که ذکر نام تمامی آنها در این مجال ممکن نیست لیکن بحکم (من لم یشکر المخلوق لم یشکر الخالق) وظیفه خود می‌داند تقدیر و تشکر صمیمانه خود را بویژه تقدیم اشخاص ذیل نماید که در تهیه پایاننامه حاضر از هرگونه راهنمایی و مساعدت دریغ نداشته‌اند:

- ۱- جناب آقای دکتر محمد جهازی استاد محترم راهنما که علیرغم مشغله علمی و عملی فراوان با بزرگواری تمام راهنمایی پژوه را پذیرا گشته و در تهیه منابع ارزشمند از هیچ گونه مساعدت دریغ نفرمودند و در طول مدت تحقیق همواره یاور و پشتیبان حقیر بودند.
- ۲- جناب آقای دکتر امیر عبداللهزاده که در نقش استاد محترم مشاور تذکرات بسیار ارزشمند و ذیقیمتی را متذکر شده‌اند.
- ۳- مسئولین و کارشناسان محترم صنایع پدافند دریایی (صنعت شهید فصیحی و صنعت شهید رحیمی طاری) که نهایت همکاری را جهت انجام آزمایشها مبذول داشته‌اند.

چکیده

فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ با درصد کربن متوسط (۰/۵ - ۰/۲۵ درصد وزنی) و مقادیر متفاوت کرم، مولیبدن، نیکل، سیلیسیم و وانادیم جهت قطعات حساس در صنایع هواپیما، نیروگاههای اتمی و صنایع نظامی مورد نیاز می‌باشند. این نوع فولادها می‌توانند در استحکام‌های تسلیم بیشتر از 1400 MPa به طور موفقیت‌آمیزی بکار گرفته شوند، اما اغلب استفاده تجاری از آنها به علت چقرمگی شکست ضعیفیشان محدود می‌شود. تأکید عمده جهت بهبود چقرمگی شکست این فولادها از طریق کنترل ریزساختار به روش عملیات حرارتی، عملیات ترمومکانیکی، اصلاح ناخالصیهای سولفیدی و طراحی آلیاژهای جدید انجام می‌گیرد.

در تحقیق حاضر جهت بهبود چقرمگی شکست این فولادها تأثیر فرآیندهای عملیات حرارتی دو مرحله‌ای (DT) (آستینیت و تمپر در دمای بالا و سپس آستینیت کردن ثانویه و تمپر معمولی)، و همچنین عملیات ترمومکانیکی در دمای بالا (HTMT) (نورد در ناحیه تکفاری آستینیت و بعد کوئنچ سریع و در نهایت عملیات تمپر) بر روی خواص مکانیکی بویژه چقرمگی ضربه یک فولاد فوق مستحکم کم آلیاژ محتوی نیکل و کرم مورد بررسی قرار گرفت. جهت مقایسه، عملیات حرارتی معمولی (CHT) نیز انجام شد.

متغیرهای فرآیند دمای آستینیت اولیه در هنگام نورد یا کوئنچ ($1200, 1050, 900^\circ\text{C}$)، میزان کرنش در نورد ($400, 600$ درصد) انجام دادن یا ندادن تمپر و آستینیت مجدد (CHT, DT) و دمای تمپر ($400, 500, 600, 300, 200, 100^\circ\text{C}$) می‌باشند. پس از انجام عملیات حرارتی و نورد بررسیهای متالوگرافی و خواص مکانیکی انجام گرفت.

نتایج بدست آمده نشان دادند که نمونه‌های DT چقرمگی ضربه بهتری نسبت به نمونه‌های CHT دارند و همچنین اعمال فرآیند HTMT باعث بهبود خواص مکانیکی می‌شود. پدیده تردی در نمونه‌های DT آستینیت شده در دمای 900°C و نمونه CHT آستینیت شده در دمای 1050°C با تمپر کردن در دمای 500°C به صورت شکست کلیوژی آشکار شد که با شدت نسبتاً کمی همراه بود. اما در نمونه CHT آستینیت شده در دمای 1050°C پدیده تردی با تمپر کردن در دمای 500°C به صورت شکست کاملاً بین‌دانه‌ای و با شدت زیادی مشاهده شد.

صفحه

فهرست

| | |
|---------|---|
| ۱..... | ۱- مقدمه |
| ۲..... | ۲- مروری بر منابع |
| ۳..... | ۳-۱- معرفی فولادهای فوق مستحکم |
| ۴..... | ۳-۲- فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ با کربن متوسط |
| ۵..... | ۳-۳- پدیده تردی و انواع آن |
| ۶..... | ۳-۳-۱- تردی حرارتی (TE) |
| ۷..... | ۳-۳-۲- تردی مارتنزیت تمپر شده (TME) |
| ۸..... | ۳-۴- بھبود چقرمگی شکست |
| ۹..... | ۴-۱- بھبود چقرمگی شکست به روش عملیات حرارتی |
| ۱۰..... | ۴-۲- عملیات دگرگونی هم دما در زمان کوتاه (STITT) |
| ۱۱..... | ۴-۳-۱- عملیات حرارتی اصلاح شده (MHT) |
| ۱۲..... | ۴-۳-۲- عملیات دو مرحله‌ای (DT) |
| ۱۳..... | ۴-۴-۱- ۲- بھبود چقرمگی شکست به روش عملیات ترمومکانیکی |
| ۱۴..... | ۴-۴-۲- کوئچ و تمپر پس از نورد کنترل شده (CRP-QT) |
| ۱۵..... | ۴-۴-۳- عملیات ترمومکانیکی در دمای بالا (HTMT) |

| | |
|---------|---|
| ۲۵..... | ۴-۲- بهبود چقرمگی شکست از طریق اصلاح ناخالصیهای سولفیدی |
| ۲۷..... | ۴-۲- بهبود چقرمگی شکست از طریق طراحی آلیاژهای جدید |
| ۲۷..... | ۴-۲- ارتباط چقرمگی شکست با انرژی ضربه |
| ۳۰..... | ۳- مواد اولیه و روش انجام آزمایشها |
| ۳۰..... | ۱-۳- مواد اولیه |
| ۳۳..... | ۲-۳- نحوه انجام فرآیندهای عملیات حرارتی و نورد و تجهیزات مربوطه |
| ۳۷..... | ۳-۳- آزمایش‌های مکانیکی |
| ۳۷..... | ۱-۳-۳- آزمایش کشش |
| ۳۷..... | ۲-۳-۳- آزمایش ضربه شارپی |
| ۳۷..... | ۳-۳-۳- سختی سنجی |
| ۳۸..... | ۴-۳- متالوگرافی و شکست نگاری |
| ۳۹..... | ۴- نتایج |
| ۳۹..... | ۱-۴- خواص مکانیکی |
| ۴۱..... | ۱-۱-۴- آزمایش کشش |
| ۴۱..... | ۲-۱-۴- چقرمگی ضربه شارپی |
| ۴۶..... | ۳-۱-۴- آزمایش سختی سنجی |
| ۴۸..... | ۲-۴- متالوگرافی |

| | | |
|----|---|-------|
| ۴۸ | - ریزساختار نهایی | ۴-۲-۱ |
| ۵۲ | - اندازه دانه آستنیت اولیه | ۴-۲-۲ |
| ۵۴ | - آنالیز سطوح شکست | ۴-۳ |
| ۵۵ | - تاثیر دمای آستنیته اولیه بر مورفولوژی سطح شکست | ۴-۳-۱ |
| ۵۶ | - تاثیر فرآیندهای CHT و DT بر مورفولوژی سطح شکست | ۴-۳-۲ |
| ۵۸ | - تاثیر دمای تمپر بر مورفولوژی سطح شکست | ۴-۳-۳ |
| ۶۰ | - بحث | ۵ |
| ۶۵ | - تأثیر درجه حرارت آستنیته کردن اولیه بر خواص مکانیکی و ریزساختار | ۵-۱ |
| ۶۷ | - تأثیر مقدار تغییر شکل بر خواص مکانیکی و ریزساختار | ۵-۲ |
| ۶۸ | - تحلیلی بر تغییرات سختی | ۵-۳ |
| ۷۰ | - اثر حافظه‌ای ریزساختار در فولادهای DT | ۵-۴ |
| ۷۲ | - فاکتورهای ریزساختاری کننده خواص مکانیکی فولاد HTMT | ۵-۵ |
| ۷۳ | - مکانیزم‌های پدیده TME | ۵-۶ |
| ۷۵ | - نتیجه‌گیری (پشنهدات) | ۶ |
| ۷۸ | - منابع و مراجع | ۷ |
| ۸۵ | - واژه نامه | - |

فصل اول

۱- مقدمه

فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ با درصد کربن متوسط ($0.05 - 0.25$ درصد وزنی) و مقادیر متفاوت کرم، مولیبدن، نیکل، سیلیسیم و وانادیم جهت قطعات حساس در صنایع هواپیما، نیروگاههای اتمی و صنایع نظامی مورد نیاز می‌باشند. بعضی از انواع این فولادها بیش از ۵۰ سال است که در کاربردهای اشاره شده استفاده می‌شوند. اگرچه نتایج بسیاری از تحقیقات محققین مختلف، در زمینه‌های ساخت و ایجاد خواص مورد نظر در این فولادها گزارش شده است، ولی نظر به توسعه روزافزون این فولادها، هنوز اطلاعات در زمینه آلیاژ سازی، عملیات ترمومکانیکی و عملیات حرارتی آنها کامل نمی‌باشد.

فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ می‌توانند در استحکام‌های تسليم بیشتر از 1400 MPa به طور موفقیت‌آمیزی بکار گرفته شوند، اما اغلب استفاده تجاری از آنها به علت چقرمگی شکست ضعیفیان محدود می‌شود. به منظور بهبود چقرمگی این نوع فولادها تحقیقات گستردۀ انجام شده و روش‌های مختلفی مورد ارزیابی و بررسی قرار گرفته است. تأکید عمده جهت بهبود چقرمگی شکست این فولادها از طریق کنترل ریزساختار به روش عملیات حرارتی، عملیات ترمومکانیکی، اصلاح ناخالصیهای سولفیدی و طراحی آلیاژهای جدید انجام می‌گیرد.

در تحقیق حاضر تأثیر فرآیندهای عملیات حرارتی دو مرحله‌ای (DT)^۱ (آستینیتی و تمپر در دمای بالا و سپس آستینیتی کردن ثانویه و تمپر معمولی)، و همچنین عملیات ترمومکانیکی در دمای بالا (HTMT)^۲ (نورد در ناحیه تکفاری آستینیت و بعد کوئنچ سریع و در نهایت عملیات تمپر) بر روی خواص مکانیکی بویژه چقرمگی ضربه یک فولاد فوق مستحکم کم آلیاژ محتوی نیکل و کرم مورد بررسی قرار می‌گیرد.

¹ - Duplex Treatment

² - High Temperature Thermomechanical Treatment

فصل دوم این پژوهش به معرفی فولادهای فوق مستحکم بخصوص فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ اختصاص یافته است و روش‌های بهبود چقرومگی شکست این نوع فولادها را نیز شرح می‌دهد همچنین در این فصل پدیده تردی مارتزیت تمپر شده مورد بحث و بررسی قرار می‌گیرد.

در فصل سوم روش تحقیق و نحوه انجام آزمایشها ارائه شده‌اند. این فصل به دو بخش تهیه مواد آزمایش شامل نمونه‌سازی، آنیل کامل، نورد و عملیات حرارتی، و بخش انجام آزمایش‌های متالوگرافی، سختی‌سنجی، کشش، ضربه، شکستنگاری و تعیین اندازه دانه آستانتیت اولیه پرداخته است.

فصل چهارم به ارائه نتایج حاصل از آزمایشها اختصاص دارد و در فصل پنجم تجزیه و تحلیل نتایج مورد بحث و بررسی قرار می‌گیرند.

فصل ششم نتیجه‌گیری کلی از انجام تحقیق را بطور خلاصه ارائه نموده است و در فصل هفتم منابع و مراجع مورد استفاده در این تحقیق ارائه شده‌اند.

فصل دوم

۲- مروری بر منابع

۱-۲- معرفی فولادهای فوق مستحکم

فولادها گروهی از آلیاژهای آهن با کربن و عناصر دیگرند که معمولاً کمتر از یک درصد کربن داشته و طیف وسیعی از سطوح متوسط استحکامی ($200-300 \text{ MPa}$) با چقرمگی عالی تا استحکامهای بسیار بالا (2000 MPa) و چقرمگی کافی را در بر می‌گیرند. کاربرد وسیع فولادها ناشی از خواص متنوع آنها است که به کمک فرآیندهای مختلف ترمومکانیکی، عملیات حرارتی و تغییر ترکیب شیمیایی امکان‌پذیر می‌شود.

دامنه وسیع خواص متنوع فولادها ناشی از نوع، اندازه و توزیع فازهای متفاوت می‌باشد. در این میان فولادهای فوق مستحکم جایگاه ویژه‌ای در مصارف سازه‌ای دارند. آن دسته از فولادهای سازه‌ای که دارای استحکام بسیار بالایی می‌باشند، تحت عنوان فولادهای فوق مستحکم (UHSS)^۱ نامیده می‌شوند. در این نوع فولادها استحکام تسلیمی تا حدود 1400 MPa دیده شده است، اعضاء خانواده این فولادها را می‌توان به شکل زیر تفکیک نمود [۱-۳]:

الف- فولادهای کم آلیاژی با کربن متوسط (AISI ۴۱۳۰، ۴۲۳۰، ۴۳۴۰)

ب- فولادهای آلیاژ متوسط سختی‌پذیر در هوای (H11، H13)

ج- فولادهای پرآلیاژی سختی‌پذیر (فولادهای ماریجینگ)

د- فولادهای زنگ نزن سختی‌پذیر (AFC77، PH، ۱۷-۴)

ذ- فولادهای آستانی نورد سرد شده (AISI ۳۰۱، ۲۰۲)

^۱- Ultra High Strength Steels

۲-۲- فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ با کربن متوسط

اولین خانواده فولادهای فوق مستحکم، فولادهای کم آلیاژ با کربن متوسط می‌باشند.

فولادهای کم آلیاژ تجاری در شرایط کوئنچ و تمپر شده جهت بسیاری از اجزاء مهندسی مورد استفاده قرار می‌گیرند. فولادهای کم آلیاژ کوئنچ و کم تمپر شده با مقادیر متوسط کربن ($0.05\% - 0.10\%$) و مقادیر متفاوت کرم، مولیبدن، نیکل، سیلیسیم و وانادیم جهت قطعات درصد وزنی) در صنایع هواپیما، نیروگاههای اتمی و صنایع نظامی مورد نیاز می‌باشند. این فولادهای کم آلیاژ می‌توانند در استحکام‌های بیشتر از 1400 MPa به خوبی بکار گرفته شوند. جدول (۲-۱) تعدادی از مهمترین فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ را نشان می‌دهد [۱-۳].

جدول ۲-۱- ترکیب شیمیایی برخی از فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ (درصد وزنی)

| Steel | C | Si | Mn | P, S | Cr | Mo | Ni | V |
|--------|-----------|-----------|-----------|--------|-----------|-----------|-----------|-----------|
| 4340 | 0.38-0.43 | 0.20-0.35 | 0.60-0.90 | 0.010* | 0.70-0.90 | 0.20-0.30 | 1.65-2.00 | ... |
| 300M | 0.40-0.45 | 1.45-1.80 | 0.60-0.90 | 0.010* | 0.70-0.95 | 0.30-0.50 | 1.65-2.00 | 0.05-0.10 |
| D6AC | 0.42-0.48 | 0.15-0.30 | 0.60-0.90 | 0.015* | 0.90-1.20 | 0.20-1.10 | 0.40-0.70 | 0.07-0.15 |
| 4330Si | 0.27-0.33 | 0.40-0.70 | 0.60-0.80 | 0.015* | 1.00-1.35 | 0.35-0.55 | 1.85-2.25 | ... |
| 4330V | 0.28-0.33 | 0.15-0.35 | 0.65-1.00 | 0.015* | 0.75-1.00 | 0.35-0.50 | 1.65-2.00 | 0.05-0.10 |
| HY-TUF | 0.23-0.28 | 1.30-1.70 | 1.20-1.50 | 0.015* | 0.20-0.40 | 0.35-0.45 | 1.55-2.00 | ... |

* Maximum value.

فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ جهت جوابگو بودن نیاز استحکام و چکشخواری بالا و همچنین حجم و وزن کم طی ۵۰ سال گذشته مورد استفاده قرار گرفته‌اند. برای مثال، در هواپیماهاییکه با ناو حمل می‌شوند چرخها از خواص بینظیری برخوردار می‌باشند، چرا که باید خواص ناسازگار و مجزا از هم زیر را تحمل کنند: قطعه اصلی چرخ هواپیما باید در برابر بارهای ضربه‌ای ناشی از سرعتهای فرود آمدن بیش از $12/86 \text{ m/s}$ مقاوم باشد، همچنین چرخ انتهایی هواپیما باید نیرویی را که در هنگام بلند شدن از عرشه کشته به آن اعمال می‌شود تحمل کند، اما هنگامیکه هواپیما در حال پرواز است، چرخ هواپیما به عنوان وزن اضافی مزاحم می‌باشد. بنابراین، وزن و همچنین حجم چرخ هواپیما که هنگام جمع شدن اشغال می‌شود باید حداقل باشند [۴].

از جمله اعضاء فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ می‌توان به فولادهای ۴۱۳۰، ۴۳۴۰، ۴۳۶۰ و ۳۰۰۰M-D-۶a اشاره نمود. اولین عضو این گروه فولاد ۴۱۳۰ می‌باشد که از جمله کاربرد آن در اجزاء ماشینها به صورت سختی سطحی شده با فرآیند نیتروژن دهی، اجزاء پمپها، خطوط هیدرولیک، فلانچها و چرخ‌داندها می‌باشد. فولاد ۴۳۴۰ مثال معروفی از فولادهای فوق مستحکم کم آلیاژ می‌باشد که از سال ۱۹۵۰ استفاده از آن گسترش یافت و از سال ۱۹۵۵ جهت کاربردهای هواپیما بکار گرفته شد. غالباً این فولاد به صورت معمولی آستینیت شده و در رونگ کوئیچ می‌شود و سپس در دمای 200°C یا نزدیک به آن تمپر می‌شود، که استحکام آن در نهایت به MPa ۱۷۹۰-۱۹۳۰ می‌رسد. در دهه ۱۹۶۰ فولاد ۳۰۰M به عنوان فولادی با استحکام بیشتر از فولاد ۴۳۴۰ معرفی شد. این فولاد مقدار کربن و سیلیسیم بیشتری نسبت به فولاد ۴۳۴۰ دارد و استحکام تسلیم آن به $1860-2079\text{ MPa}$ می‌رسد. از سال ۱۹۶۶، فولاد D-۶a به طور گستردگی در اجزاء حساس صنایع هواپیما بکار گرفته می‌شود. فولاد D-۶a حاوی وانادیم بوده و نسبت به فولاد ۴۳۴۰ کرم و مولیبدن بیشتری دارد، که درنتیجه آن ریزدانگی و چقرمگی بهتری دارد. هم اکنون فولادهایی با حساسیت بالاتر نظیر Si ۴۳۴۰ (اصلاح شده با سیلیسیم)، HY-TUF و VM ۴۲۳۰ و TUF-HY جهت کاربردهای هواپیما با استحکام $1520-1650\text{ MPa}$ به کار گرفته می‌شوند.

به طور کلی فولادهای این خانواده خواص مکانیکی و چقرمگی مناسب خود را از طریق کوئیچ و تمپر که منجر به ساختار نهایی مارتزیت تمپر شده می‌گردد، بدست می‌آورند. این گروه از فولادها قابلیت آهنگری گرم در محدوده حرارتی $1060-1230^{\circ}\text{C}$ را دارا می‌باشند. قبل از ماشینکاری باید نمونه‌ها را در محدوده حرارتی $925-970^{\circ}\text{C}$ نرماله نمود و سپس در محدوده دمایی $675-650^{\circ}\text{C}$ تمپر کرد. این فولادها را می‌توان در حالت آنیل برید، پرسکاری کرد و یا بر روی آنها تغییر شکل سرد اعمال نمود. ترجیحاً آنها را در حالت آنیل کامل یا نرماله جوشکاری می‌کنند و در موقع جوشکاری جهت جلوگیری از ایجاد ترک، قطعه را پیش‌گرم کرده و در طول جوشکاری گرم نگه می‌دارند [۵].