

# اثر عملیات حرارتی رسوب سختی مجدد بر خواص مکانیکی و خوردگی آلیاژ آلومینیوم سری ۷۰۵۰

مجتبی امین، دانشجوی کارشناسی ارشد، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه خواجه نصیرالدین طوسی  
mojtabaamin66@gmail.com

مهرداد آقایی، دانشیار دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه خواجه نصیرالدین طوسی

## چکیده

خستگی مهم‌ترین عامل شکست در سازه‌های هوایی است. مسأله تمديد عمر در سازه‌های هوایی از دیرباز مورد توجه بسیار بوده است. بر اثر استعمال قطعات ساخته‌شده از آلیاژهای آلومینیوم رسوب سخت شده، به‌مرور خواص استحکامی و سختی آن به‌علت پیرشدن کاهش می‌یابد. در این مقاله با اعمال عملیات حرارتی رسوب سختی مجدد، تغییرات میکروساختار و خواص مکانیکی آلیاژ ۷۰۵۰ را، که از یک قطعه چرخ هواپیمای کارکرده نمونه‌گیری شده است، بررسی کرده‌ایم. نتایج نیز نشان می‌دهد که این عملیات حرارتی سبب افزایش خواص خستگی و خوردگی قطعه شده است.

واژه‌های کلیدی: عملیات حرارتی رسوب سختی، خستگی، خوردگی، میکروساختار



## مقدمه

افزایش استحکام ناشی از ریزترشدن دانه‌ها در آلیاژهای آلومینیوم تأثیر زیادی ندارد؛ زیرا مقدار ثابت هال-پچ در این آلیاژها در مقایسه با آلیاژهای آهن و تیتانیوم بسیار کمتر است (در حدود ۱۰ برابر کمتر) [۱]. بنابراین اختلاف زیاد مقادیر استحکام در آلیاژهای آلومینیوم نسبت به آلومینیوم خالص نمی‌تواند ناشی از اندازه دانه باشد. رایج‌ترین روش افزایش سختی و استحکام آلیاژهای آلومینیوم سری ۷۰۰۰، رسوب سختی است. عملیات حرارتی رسوب سختی شامل سه مرحله است [۲]:

الف: حرارت دادن به‌منظور محلول‌سازی (حل کردن فازها در زمینه)  
ب: سرمایش سریع  
ج: رسوب سختی، زمان‌دادن برای رسوب کردن فازها در دمای محیط (پیرسازی طبیعی) و یا در دمای بالاتر از محیط (پیرسازی مصنوعی)  
بر اثر استعمال آلیاژهای آلومینیومی رسوب سختی شده، به‌مرور دچار پیری اضافی می‌شوند و خواص استحکامی و سختی آن به‌علت پیرشدن اضافی کاهش می‌یابد. در این مقاله با اعمال عملیات حرارتی رسوب

داشتیم. وجود عناصر آلیاژی در محلول فوق اشباع نیروی محرکه‌ای برای تشکیل رسوب‌های  $MgZn_2$  و  $CuAl_2$  در طی این مدت است.

### تهیه عکس از میکروساختار

سطح نمونه‌های کوچکی از قطعه چرخ هواپیمای کارکرده و عملیات حرارتی شده را با استفاده از سمباده‌های شماره ۸۰۰، ۱۰۰۰، ۱۲۰۰ پولیش کردیم. در ادامه با استفاده از نمد و پودر آلومینا صافی سطح مناسب، برای بررسی میکروسکوپی نوری به دست آمد. سپس با محلول کلر آن را اچ کرده، زیر میکروسکوپ نوری مورد بررسی قرار دادیم. توجه داشته باشید که محلول کلر از مرجع [۵] انتخاب شده است.

### بررسی انعطاف‌پذیری و خستگی نمونه‌ها

عملیات حرارتی مجدد نمونه‌ها، اندازه و توزیع رسوب‌ها را تغییر می‌دهد. این امر سبب تغییر در خواص مکانیکی قطعه، از جمله استحکام کششی، خستگی و انعطاف‌پذیری آن، خواهد شد. در این مقاله نقش عملیات حرارتی مجدد نمونه‌ها در خستگی خمشی و انعطاف‌پذیری نمونه‌ها نیز بررسی شده است.

**اندازه‌گیری پتانسیل و جریان خوردگی نمونه‌ها**  
مهم‌ترین عامل کاهش عمر خستگی سازه‌های هوایی خوردگی است. عملیات حرارتی مجدد سبب تغییر در اندازه و توزیع رسوب‌ها می‌شود. این امر، به نوبه خود، موجب تغییر در پتانسیل و جریان خوردگی قطعه خواهد شد. پتانسیل و جریان خوردگی نمونه‌ها را با استفاده از پتانسیومتر در محلول ۵ درصد  $NaCl$  اندازه‌گیری کردیم تا نقش عملیات حرارتی مجدد را در تغییر پتانسیل و جریان خوردگی نمونه‌ها به دست آوریم.

سختی مجدد، تغییرات میکروساختار و خواص مکانیکی آلیاژ ۷۰۵۰ را، که از یک قطعه چرخ هواپیمای کارکرده نمونه‌گیری شده است، بررسی می‌کنیم. نتایج نشان داده است که برای بازگرداندن نسبی خواص استحکامی می‌توان از عملیات حرارتی رسوب سختی مجدد استفاده کرد. این عملیات حرارتی سبب افزایش خواص خستگی و مقاومت به خوردگی قطعه شد.

### روش تحقیق

#### آنالیز ترکیب شیمیایی قطعه

پس از نمونه‌گیری از قطعه از چرخ کارکرده، ترکیب شیمیایی آلیاژ را با استفاده از روش کوانتومتری به دست آوردیم که از لحاظ ترکیب شیمیایی نزدیک آلیاژ آلومینیوم ۷۰۵۰ مطابق هندبوک ASM است [۳]. در جدول ۱ ترکیب شیمیایی قطعه ارائه شده است.

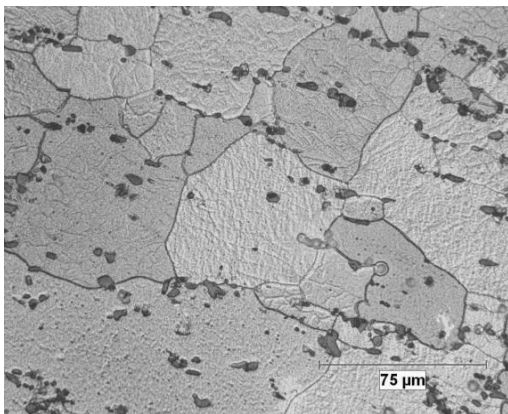
جدول ۱. ترکیب شیمیایی قطعه (%m)

Zn	Mg	Cu	Si	Fe	Al
۵/۸۷	۲/۰۶	۱/۹۲	۰/۱۴	۰/۱۸	باقیمانده

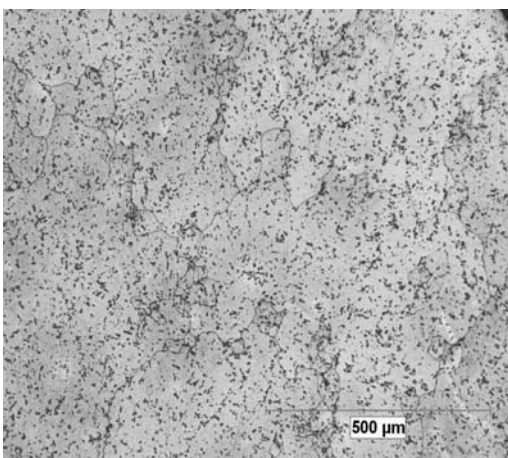
#### انجام عملیات حرارتی روی نمونه‌ها

در ابتدا به وسیله دستگاه وایرکات تعداد زیادی نمونه خستگی و کشش از قطعه چرخ هواپیما به دست آوردیم. چند مورد از نمونه‌ها را در کوره حرارت دادیم تا دمای آنها به ۴۷۵ درجه سانتی‌گراد برسد. رسوب‌هایی که طی عملیات رسوب سختی مرحله ساخت قطعه ایجاد شدند، در این دما به طور کامل حل می‌شوند [۴]. سپس با سرمایش سریع نمونه‌ها در آب ۳۰ درجه فرصتی برای هیچ استحاله‌ای ایجاد نمی‌شود. بنابراین محلول جامد فوق اشباع از عناصر آلیاژی، خصوصاً روی و مس، ایجاد می‌شود. سپس آن را به مدت ۱۲ ساعت در دمای ۱۴۰ درجه سانتی‌گراد نگه





شکل ۱. میکروساختار نمونه بدون عملیات حرارتی مجدد



شکل ۲. میکروساختار نمونه عملیات حرارتی مجدد شده

### بررسی خواص خوردگی نمونه‌ها

ناحیه تحت تنش پسماند کششی عموماً سریع‌تر خورده می‌شود. تنش‌های پسماند کششی انرژی پیوند بین اتم‌ها را ضعیف می‌کند. این امر سبب تشدید خوردگی و اکسیداسیون قطعه می‌شود. نرخ خوردگی قطعه را می‌توان با رابطه ۲ بیان کرد [۹]:

$$\text{نرخ خوردگی در حضور تنش} = (1 + b\delta^m) \text{ نرخ خوردگی بدون تنش} \quad (2)$$

به طوری که در این رابطه  $s$  میزان تنش،  $b$  و  $m$  نیز ثوابتی تجربی و بزرگتر از صفر هستند.

اعمال عملیات حرارتی مجدد موجب آزاد شدن تنش‌های پسماند کششی موجود می‌شود و از این

### نتایج

تغییر در میکروساختار طی رسوب‌سختی نقش مهمی در تغییر استحکام قطعه طی عملیات رسوب‌سختی دارد. افزایش استحکام قطعه به وسیله رسوب‌ها می‌تواند با مدل اوراوان بیان شود. تنش برشی که به وسیله تجمع نابه‌جایی‌ها و قفل شدن آنها در پشت ذرات ایجاد می‌شود، با رابطه ۱ بیان می‌شود [۶]:

$$\tau = \frac{Gb}{l} \quad (1)$$

به طوری که در این رابطه  $\tau$  تنش برشی،  $E$  مدول یانگ،  $b$  بردار برگرز و  $l$  فاصله بین رسوب‌های پراکنده شده است. هرچه فاصله بین ذرات کمتر شود، تنش لازم برای حرکت نابه‌جایی‌ها افزایش می‌یابد و در نتیجه استحکام قطعه بیشتر می‌شود.

مقایسه افزایش طول در نمونه اولیه و عملیات حرارتی شده در جدول ۲ نشان‌دهنده کاهش این پارامتر از ۲۳ درصد به ۲۱ درصد است؛ زیرا که با مقایسه شکل‌های ۱ و ۲ نتیجه می‌شود که قطعه عملیات حرارتی رسوب‌سختی مجدد شده به دلیل وجود رسوب‌های ریزتر از نمونه اولیه و کاهش فاصله بین رسوب‌ها با توجه به رابطه ۱ باید استحکام کششی بیشتری داشته باشد. اصولاً افزایش طول قطعاتی که رسوب‌سختی می‌شوند بدین صورت است که وقتی استحکام آلیاژ با افزایش زمان پیرسازی افزایش یابد، انعطاف‌پذیری قطعه کاهش خواهد یافت [۷]. افزایش خواص خستگی نمونه اولیه نسبت به نمونه عملیات حرارتی شده نیز مؤید این مطلب است؛ زیرا در آلیاژهای آلومینیوم خواص استحکام کششی قطعه با خواص خستگی آن رابطه مستقیم دارد [۸].

جدول ۲. افزایش طول نمونه‌ها در آزمون کشش

نوع نمونه	افزایش طول
نمونه اولیه	۲۱ درصد
نمونه عملیات حرارتی شده	۲۳ درصد



### نتیجه‌گیری

میکروساختار رسوبات (مورفولوژی، کسر حجمی و توزیع رسوبات) عامل تعیین‌کننده خواص مکانیکی و خوردگی قطعه است. بر اثر استعمال آلیاژهای آلومینیومی رسوب سختی شده، به مرور در دمای کاری دچار پیری اضافی می‌شوند و خواص استحکامی و سختی آن به علت پیرشدن اضافی کاهش می‌یابد. برای بازگرداندن نسبی این خواص، می‌توان از عملیات حرارتی رسوب سختی مجدد استفاده کرد.

اعمال عملیات حرارتی مجدد رسوب سختی روی قطعه، موجب ایجاد توزیع مناسب رسوباتی ریز در نمونه شد. این میکروساختار دارای پارامترهای رسوب سختی بهینه است و برای کاربرد در صنایع هواپیمایی مناسب است. همچنین مقایسه عمر خستگی نمونه عملیات حرارتی شده با نمونه اولیه نشان‌دهنده افزایش استحکام خستگی آن در نتیجه اعمال عملیات حرارتی است. البته باید توجه داشت که وقتی استحکام آلیاژ با پیرسازی افزایش یابد، انعطاف‌پذیری قطعه کاهش می‌یابد.

تجمع رسوبات در مرزدانه در استحکام قطعه مؤثر است که موجب می‌شود زمینه آلیاژ از رسوب‌ها فقیر شود و میزان آن در زمینه کاهش یابد. تجمع رسوب‌ها در مرزدانه خوردگی حفره‌ای و بین دانه‌ای را در قطعه تشدید می‌کند. این پدیده بر اثر پیری بیش از حد در نمونه اولیه ایجاد شد و با عملیات حرارتی مناسب برطرف شد.

در پایان باید در نظر داشت که عملیات حرارتی رسوب سختی مجدد یک راه‌حل اصلی برای افزایش عمر خستگی نیست. پارامترهای کلیدی تعیین‌کننده

لحاظ می‌تواند برای افزایش خواص استحکامی و مقاومت به خوردگی قطعه مفید باشد. همچنین بررسی و مقایسه تصاویر میکروسکوپی نوری نمونه‌ها نشان‌دهنده این است که مرزدانه‌ها در نمونه عملیات حرارتی نشده واضح‌ترند. دلیل این امر را می‌توان چنین بیان کرد که کار مکانیکی روی قطعه بر اثر سرویس، و گذشت زمان باعث پیرشدن آن شده است. در نتیجه به مرور زمینه از رسوب‌ها فقیر و در مرزدانه‌ها جمع می‌شوند. در نمونه عملیات حرارتی شده مرزدانه‌ها به خوبی مشخص نیستند، تجمع و درشت‌شدن رسوب‌ها اثر مخربی در مقاومت به خوردگی حفره‌ای آلیاژ خواهد داشت. پخش‌شدن رسوب‌ها از مرزدانه‌ها به زمینه و وجود رسوب‌ها بیشتر در زمینه در نمونه عملیات حرارتی شده مشاهده می‌شود که ناشی از اعمال عملیات حرارتی مناسب روی آن است. بنابراین قطعه عملیات حرارتی شده باید مقاومت به خوردگی حفره‌ای و بین دانه‌ای بیشتری داشته باشد. پتانسیل و جریان خوردگی دو نمونه را اندازه‌گیری کردیم. هرچه جریان خوردگی کمتر باشد، خوردگی حفره‌ای در قطعه کمتر است. نتایج جریان خوردگی نشان‌دهنده کاهش این پارامتر در قطعه عملیات حرارتی شده است. بزرگی پتانسیل خوردگی هم رفتاری مشابه جریان خوردگی دارد.

جدول ۳. پتانسیل و جریان خوردگی نمونه‌ها

نوع نمونه	جریان خوردگی	پتانسیل خوردگی
نمونه اولیه	$6.2 \times 10^{-6}$	-۰/۸۶
نمونه عملیات حرارتی شده	$2.7 \times 10^{-6}$	-۰/۴۷



- [5] "ASM handbook, Metallography and Microstructures", Vol. 9, pp. 1699, ASM, (2004).
- [6] Dieter, G. E.; "Mechanical Metallurgy", 3<sup>rd</sup> ed., McGraw-Hill, pp. 241-271 (1986).
- [7] Chun, F. et al.; "Retrospection and re-aging treatment of Al-9.99Zn- 1.72%Cu-2.5%Mg-0.13%Zr aluminum alloy", Trans. Nonferrous Met. SOC. China, Vol. 16, pp. 1163-1170, (2006).
- [8] Katsas, S. et al.; "Microstructural changes accompanying repair welding in 5xxx aluminum alloys and their effect on the mechanical properties", Materials and Design, Vol. 27, pp. 968-975, (2006).
- [9] Pherson, J. W. M.; "Reliability Physics and Engineering", Springer, pp. 265-266, (2010).

\* \* \*

عمر خستگی قطعه، اندازه بزرگترین آخال یا ترک و همچنین میزان پخش شدن این عیوب در قطعه است.

#### مراجع

- [1] Rao, S. R. K. et al.; "Reasons for superior mechanical and corrosion properties of 2219 aluminum alloy electron beam welds", *Materials Characterization*, Vol. 55, pp. 345-354, (2005).
- [2] Boyer, H. E.; "Practical Heat Treating", *American Society for Metals*, pp. 209-220, (1987).
- [3] "ASM handbook, Properties and Selection: Nonferrous Alloys and Special-Purpose Materials", Vol. 2, pp. 68, ASM, (1996).
- [4] ESKIN, D. G.; "Physical Metallurgy of Direct Chill Casting of Aluminum Alloys", Taylor and Francis Group, pp. 19-75, (2008).

**علاقه‌مندان به معرفی کتاب خود به طور رایگان می‌توانند یک نسخه از کتاب را به آدرس مجله مهندسی مکانیک ارسال نمایند.**

