

ارزیابی ریزساختار و خواص مکانیکی دمابالای آلیاژ آلومیناید تیتانیم نسل دوم Ti-48Al-2Cr-2Nb

حميد رضا قرباني'*، احمد كرمانپور'، احمد رضاييان"

۱- کارشناسیارشد، مهندسی مواد، دانشگاه صنعتی اصفهان، اصفهان
۲- استاد، مهندسی مواد، دانشگاه صنعتی اصفهان، اصفهان
۳- استادیار، مهندسی مواد، دانشگاه صنعتی اصفهان، اصفهان
۳- اصفهان، hr.ghorbani@chmail.ir ،8415683111

چکیدہ

امروزه تلاشهای گستردهای در راستای توسعهی آلیاژهای پراستحکام سبک جهت کاربرد در صنایع هوافضا در حال انجام میباشد. آلیاژهای آلومیناید تیتانیم مواد پیشرفتهای هستند که با دارا بودن خواص ویژهای همچون استحکام ویژه بالا و چگالی کم، توجهها را به خود جلب کردهاند. در این زمینه آلیاژ نسل دوم TC--TAA--TC--TAA--TC (درصد اتمی) معروف به ۲۸۲۲ پر استفادهترین آلیاژ از این خانواده از آلیاژهاست. در پژوهش حاضر آلیاژ ۴۸۲۲ با استفاده از کوره ذوب قوسی خلاً ساخته شد. پس از اطمینان از مناسب بودن ترکیب شیمیایی، عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ در ۱۰۶ Mpa ۲۰۰۰ ک^۵ ۲۵۰۱ و زمان ۶ ساعت و عملیات حرارتی همگن سازی در ² میمیایی، عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ در ۱۹۶ه می ۲۵۰۰ و زمان ۶ ساعت و عملیات حرارتی همگن سازی در ² میمیایی، عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ در ساعت از گرفت. نتایج نشان داد علی رغم یکنواختی ریزساختار نمونههای آلیاژی ۴۸۲۲، خواص مکانیکی آنها بر حسب حداکثر نمونه ها توسط آزمون پانچ کوچک دما بالا مورد ارزیابی قرار گرفت. نتایج نشان داد علی رغم یکنواختی ریزساختار نمونههای آلیاژی ۴۸۲۲، خواص مکانیکی آنها بر حسب حداکثر نیروی آزمون پانچ کوچک متفاوت می باشد. تصویر شکست نگاری نشان داد که جدایش لایها و شکست درون لایهای رخ برگی مکانیز مال در نمونههای با تحمل نیروی پایی بوده است. از طرف دیگر، در نمونه با تحمل نیروی بالا، جدایش و شکست درون لایه اتفاق نیفتاد که نشان از مستحکم بودن فصل مشترک لایه ای بود. تعداد و اندازه کلونی های لایه ای در گیر با پانچ در حین تست، جهت گیری لایه ها و استحکام فصل مشترک لایه ها، میتواند دلایل احتمالی اختلاف نیرو و پانچ کوچک نمونههای آلیاژ ۴۸۲۲ باشد. ک**یدواژگان**

آلومينايد تيتانيم، Ti-4۸Al-TCr-TNb، خواص مكانيكي دما بالا، آزمون پانچ كوچك

Evaluating microstructural and high temperature mechanical properties of 2nd generation titanium aluminide alloy (Ti-48Al-2Cr-2Nb)

Hamidreza Ghorbani^{1*}, Ahmad Kermanpur¹, Ahmad Rezaeian¹

1-Department of Materials Engineering, Isfahan University Of Technology, Isfahan. * P.O.B. 8415683111 Isfahan, Iran, hr.ghorbani@chmail.ir

Abstract

Extensive researches have been conducted so far on development of lightweight high strength alloys for aerospace applications. Titanium aluminide alloys are among advanced materials which have attracted attention due to their special properties such as high specific strength and low density. In this alloy family, Ti-48A1-2Cr-2Nb (in at. %) known as 4822 is the most used alloy. In this research 4822 alloy was made by using vacuum arc re-melting furnace. Following achieving proper chemical composition, hot isostatic pressing (HIP) at 1250°C, 106 MPa and 6 h. and homogenization heat treatment at 1400°C/1h were done. High temperature mechanical properties of samples were evaluated by using small punch test. Despite of homogenized microstructure of 4822 alloy's samples, different mechanical properties were obtained based on maximum force during tests. Fractography images showed that lamellas' delamination and cleavage inter-lamellar fracture were predominant mechanisms in samples with low force value. On the other hand, lamellas' delamination and inter lamellar colonies contacted with punch during test, lamellas' orientation and strength of lamellas' interfaces can be possible reasons for differences within 4822 alloy small punch tests. **Kevwords**

Titanium aluminide, Ti-48Al-2Cr-2Nb, High temperature mechanical properties, Small punch test.

خودروسازی بسیار اهمیت دارد. از جمله سرمایه گذاری های دولتی بسیار موفق در این زمینه می توان به کار پژوهشی چن وهمکاران [3] اشاره کرد که قرار است ظرف چند سال آینده به تولید انبوه برسد. آلیاژهای آلومیناید تیتانیم مشکلاتی دارند از جمله انعطاف پذیری کم در دمای محیط [4]. راهکارهای مختلفی پیشنهاد شده است از قبیل [3]، افزودن عناصر آلیاژی و ساخت

ویژگیهای جذاب و منحصر به فرد آلومینایدهای تیتانیم همچون استحکام ویژه بالا، چگالی کم، نقطه ذوب بالا، مقاومت اکسیداسیون خوب [1,2] موجب شده است تا این آلیاژها مورد استقبال ویژه پژوهشگران، صنایع، شرکتها و حتی دولتها باشد. وزن پایین و استحکام بالای قطعات در صنایع هوایی و

۱– مقدمه



2nd National Conference on Computational and Experimental Mechanics, SRTTU, Tehran 27 Feb 2020

> كامپوزیتها [4,5]، عملیات ترمومكانیكی [6]، عملیات پرسكاری ایزواستاتیک داغ و تلفیق آن با عملیات حرارتی [7,8].

> آلیاژ (۲۸۲۲) Ti-۴۸Al-۲Cr-۲Nb یکی از پرکاربردترین آلیاژهای خانواده آلومیناید تیتانیم است که در موتور هواپیمای GEnx-1B و -GEnx 2B استفاده می شود [3]، البته نسل سوم این آلیاژها هم درحال استفاده در هواپیما میباشد. از جمله پژوهشهای انجام شده بر روی آلیاژ ۴۸۲۲ میتوان به کار پژوهشی چن و همکاران [7]، اشاره کرد که تلفیقی از عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ و عملیات حرارتی را مورد بررسی قرار دادند و بیان کردند که استحکام تسلیم و انعطاف پذیری نمونه ها نسبت به روند متداول پرسکاری ایزواستاتیک داغ و عملیات حرارتی افزایش یافت و حذف میکروتر کها در روش جدید را علت افزایش خواص مکانیکی عنوان کردند. [7,8] ساخت افزایشی آلیاژ ۴۸۲۲ و اثر عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ و جهتدهی به لایهها را مورد پژوهش قرار دادند. در این میان خواص مکانیکی این آلیاژ از جمله خواص کششی و خزشی آن با استفاده از آزمون پانچ کوچک بررسی نشده است. آزمون پانچ کوچک برای ارزیابی خواص مکانیکی آلیاژها طراحی شده است، با توجه به مقدار بسیار کم نمونه مورد نیاز برای انجام تستهای مکانیکی از طریق این آزمون، می توان این آزمون را برای بسیاری از موارد که امکان بدست آوردن یا تهیه نمونه متداول نیست استفاده کرد. شکل ۱ شماتیک اجزا آزمون پانچ کوچک شامل یک پانچ با انتهای نیم کره، قالب و نمونه دیسکی شکل را به نمایش می گذارد. در این آزمون نیروی عمودی پانچ با انتهای نیم کره بر یک نمونه دیسکی شکل وارد میشود.

> منحنی نیرو- جابجایی متداول برای آزمون پانچ کوچک برای مواد نرم مطابق شکل ۲-الف) میباشد [10]. برای مواد ترد در این نمودار افت تنشهای ناگهانی رخ میدهد که ناشی از ترک خوردن است. مثالی از نمودار در شکل ۲-ب) و چ) آمده است [9]. این منحنیها شامل ۵ یا ۶ قسمت است. قسمت اوّل مربوط به وارد آمدن فشار به سطح نمونه و خواص الاستیک ماده است که عمدتاً توسط مدول الاستیک و تنش تسلیم کنترل میشود. قسمت دوم، مربوط به حالت گذار از رفتار الاستیک به پلاستیک است. قسمت سوم، مربوط به رفتار سختشوندگی و کشیده شدن پوسته میباشد. در قسمت چهارم گلویی شدن، تخریب و ترک شروع شده و نرم شدن هندسی اتفاق میافتد. در قسمت ۶ اعلام شکست نهایی شکل می گیرد. برخی نیز شکست نهایی را در قسمت ۶ اعلام میکنند. برخی قسمت ۶ را مربوط به نیروی لازم برای ورود پانچ به نمونه ترک خورده میدانند [13–9].

> در روش پانچ کوچک برای بدست آوردن استحکام و سایر مقادیری که از تستهای متداول به دست میآید لازم است تا از فرمولهایی برای این کار استفاده کرد و برای این منظور باید ثوابت موجود در این فرمولها را با انجام چند تست متداول مثلاً تست کشش متداول بدست آورد و پس از آن میتوان با استفاده از روابط نسبت به تبدیل نیرو به استحکام و سایر تبدیلات استفاده کرد.



شكل ١- شماتيكي از اجزا تجهيز آزمون پانچ كوچك [9].



شکل ۲- نمودارهای نیرو -جابهجایی آزمون پانچ کوچک الف) متداول برای مواد نرم [10]، ب) نمونهای از مواد ترد [9] و ج) نمونهای از مواد ترد [12].

در پژوهش حاضر آلیاژ ۴۸۲۲ با روش ذوب قوسی تحت خلا تولید شده، سپس عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ و عملیات رسیدن به ریزساختار بر روی آن انجام شد، خواص مکانیکی آلیاژ از طریق آزمون پانچ کوچک در دمای بالا بررسی شد. هدف از پژوهش حاضر بررسی خواص مکانیکی دمای بالای آلیاژ ۴۸۲۲ از طریق آزمون پانچ کوچک است. با توجه به آینده این آلیاژها، دستیابی به آلیاژ مناسب از این خانواده آلیاژها در داخل کشور، برای کشور بسیار مفید و ضروری است.

¹ Small punch test



2nd National Conference on Computational and Experimental Mechanics, SRTTU, Tehran 27 Feb 2020

۲- مواد و روشها

در این پژوهش نسل دوم آلیاژهای آلومیناید تیتانیم یعنی ۴۸۸۱-۲Cr-۲Nb-Ti (از این به بعد به اسم ۴۸۲۲ آورده می شود) با روش ذوب قوسی تحت خلاء و با مواد اوليه ورق تيتانم (% ۹۹/۲۸wt.)، شمش آلومينيم (% ۹۹/۷۷)، پودر کروم (% ۹۹wt.) و پودر نیوبیم (% ۹۹/۰۷wt.) ساخته شد. محاسبات لازم برای رسیدن ترکیب شیمیایی آلیاژ انجام شد، مواد اوّلیه غیر پودری سنگ زده، سمباده زده و شست شوى مافوق صوت با استون شدند تا اكسيدها و آلودگیهای احتمالی از بین برود. سپس مواد اوّلیه به گونهای که قوس به طور مستقیم به آلومینیم برخورد نکند در کوره چیده شده و آلیاژسازی انجام شد. برای ذوب، کوره پس از خلاء شدن و چند بار شست شوی آرگون، تا حدود mbar×۱۰-۳mbar خلاء شده و سپس مجدداً گاز آرگون دمیده شد. در ابتدای ذوب یک تکه تیتانیم خالص برای دریافت اکسیژن احتمالی در محفظه ذوب شد و سپس نمونهها ذوب شدند. نمونهها چندین بار ذوب مجدد شدند و سطح مقطع بررسی شد تا از انحلال عناصر آلیاژ اطمینان حاصل شود. آنالیز ICP با دستگاه CP-OES 730-ES Varian انجام شد که نشان داد ترکیب شیمیایی مناسب است و تنها برخی اصلاحات جزیی برای اتلاف عناصر در محاسبات انجام گرفت. برای بدست آوردن دمای عملیات حرارتی، آنالیز گرماسنجی تفاضلی (DTA) با دستگاه شرکت Bahr مدل STA504 انجام شد. عملیات یرس ایزواستاتیک داغ در شرایط ۱۲۵۰ % ساعت و $^{\circ}$ ۱۲۵۰ تحت $_{\circ}$ اتمسفر آرگون و پس از آن عملیات حرارتی هر دو عملیات همگنسازی و دستیابی به ریزساختار در یک سیکل ادغام و در دمای $^{\circ}\mathrm{C}$ ۱۴۰۰ به مدت یک ساعت و سرد شدن در کوره انجام گرفت.

برای بررسیهای ریزساختاری نمونه از میکروسکوپ نوری -Nikon استفاده شد. PhilipsXI30 و میکروسکوپ الکترونی روبشی PhilipsXI30 استفاده شد. محلول اچ مورد استفاده محلول P2۰ + ۶۰۰ HN بود. به مظور ارزیابی خواص مکانیکی از آزمون پانچ کوچک در دمای حدود ^C⁰ ۲۰۰ استفاده شد. در این آزمون یک پانچ با انتهای نیم کره با قطر mm ۲/۵ بر روی یک دیسک با قطر mm ۹ و ضخامت mm ۲۵۰±۵، نیرو وارد کرده و نیرو و جابهجایی پانچ اندازه گرفته میشود. این آزمون برای ارزیابی نمونههای کوچک مورد استفاده قرار می گیرد و سعی شد این آزمونها و نمونهسازی ها براساس یک شبه استاندارد [14] و مقاله [9] مربوط به تغییرات آن شبه استاندارد در استاندارد جدید که منتشر نشده انجام گیرد. آزمون با سرعت حرکت پانچ کوچک، استوانهای به قطر mm ۹ مورت گرفت. برای تهیه نمونههای آزمون پانچ کوچک، استاندارد جدید که منتشر نشده انجام گیرد. آزمون با سرعت حرکت پانچ خوجک، و استوانهای به قطر mm ۹ مورد کف دکمه بریده شده و سپس دیسکها در فخامت حدود سب ۲۰۰۰ تا ۲۰۰ با استفاده از وایرکات بریده شدند در ادامه با توجه به [9,14] نمونهها از دو طرف دیسک از سمباده ۳۲۰۰، سمباده زوه شده و به ضخامت ۲۰۰۰ شده دیمانه د ۲۳ تا ۲۰۰۰، سمباده

۳- نتایج و بحث

آلیاژ ۴۸۲۲ پس از عملیات همگنسازی ریزساختار کاملاً لایهای فوق العاده درشت تشکیل میدهد به حدی که در شکل ۳ الف) مشاهده میشود که در یک قاب عکس تنها قسمتی از یک کلونی جا گرفته است، به این ترتیب آلیاژ

(Ti₃Al) کلونیهای با بیشاز m ۱۸۰۰ دارد. این کلونیها از لایههای (Ti₃Al) $_{\pi}$ و (TiAl) γ تشکیل شدهاند. در شکل π ب) مرز سه کلونی لایهای نشان داده شده است. همان طور که مشخص است کلونی بزرگ تر به دلیل زاویه جهت گیری لایهها در کلونی همسایه، با یک کلونی مرز صاف و با دیگری به مکل π چ) و د) نیز تصاویر با بزرگ نمایی بالاتر را نشان می دهند. بررسیهای مشکل π چ) و د) نیز تصاویر با بزرگ نمایی بالاتر را نشان می دهند. بررسیهای شکل π چ) و د) نیز تصاویر با بزرگ نمایی بالاتر را نشان می دهند. بررسیهای ریزساختاری با میکروسکوپ نوری و میکروسکوپ الکترونی روبشی حاکی از بست آمدن ریزساختار همگن پس از عملیات حرارتی در Ω° ۱۶۰۰ بود. شکل π منحنیهای نیرو – جابه جایی برای این دو تست انجام شده را نشان می دهند این نیرو ا مان این دو تست انجام شده را نشان می دهند ای مان انتان می ده منای منان ما مند مرد شکل π منحنیهای نیرو – جابه جایی برای این دو تست انجام شده را نشان می دهند و از لحاظ شکست، نمونه ا- ۴۸۲۲ به شکست نمانه می منه می دو از لحاظ شکست، نمونه ا- ۴۸۲۲ به شکست نما این در و نمونه 70 منحنی های در این می دو این می دو این در ان شان می دم داند در انها منان ما

برای تحلیل نمودارهای حاصل از آزمون پانچ کوچک مواد نرم و ترد معیارهای متنوعی پیشنهاد شده است که از جمله آنها برای مواد ترد میتوان به معیار قراردادن نخستین افت مؤثر نیرو بیشاز ٪ ۱۰ حداکثر نیرو در حین آزمون [9]، حداکثر نیرو در حین آزمون [12]، افت نیرو به اندازه ٪ ۲۰ پس از حداکثر نيرو حين آزمون [14] و تجميع افت نيروها تا رسيدن به اندازه ٪ ٢٠ حداكثر نيرو [12] اشاره كرد. براى تحليل نمودارها از تركيب معيارهاى حداكثر نيرو و اولین افت نیروی حدود ٪۱۰ استفاده شد با این شرط که این افت نیروی ۱۰ درصدی قبل از حداکثر نیرو رخ داده باشد. زیرا نتایج آن نسبت به معیارهای دیگر واقعیتر بود. در شکل۴ برای منحنی مربوط به نمونه ۱-۴۸۲۲ افت تقریباً ناگهانی نیرو مشاهده نمی شود اما در نمونه ۲-۴۸۲۲ افتهای نیرو مشاهده می گردد که یکی قبل از حداکثر نیرو و دیگری نزدیک حداکثر نیرو رخ میدهد. تقريباً منطقه الاستیک هر دو نمونه یکسان است ولی در حین تغییر شکل پلاستیک رفتار متفاوت مشاهده میشود. تقریباً منطقه الاستیک هر دو نمونه یکسان است ولی در حین تغییر شکل پلاستیک رفتار متفاوت مشاهده می شود. در نمونه ۱-۴۸۲۲ تغییر شکل قابل ملاحظه مشاهده می شود این در حالی است در نمونه ۲-۴۸۲۲ افت نیرو مشاهده می شود که این افتهای نیرو را به تشکیل ترک نسبت دادهاند.



شکل ۳ – ریزساختار آلیاژ ۴۸۲۲ پس از همگنسازی الف) قسمتی از یک کلونیلایهای، ب) مرز کلونیها و ج) و د) بزرگنمایی بالاتر.



2nd National Conference on Computational and Experimental Mechanics, SRTTU, Tehran 27 Feb 2020



شکل ۴ – منحنیهای نیرو- جابهجایی آزمون پانچ کوچک در دمای °C۰۰۶

نتایج عددی آزمون پانچ کوچک در شکل۵ نشان داده شده است مشاهده می شود که برای نمونه ۱-۲۸۲ نیرو از حدود ۲۰۰۸ به حدود ۳۵۰ برای نمونه ۲-۲۸۲ رسیده است. همچنین میزان جابه جایی نیز افت کرده است، قابل ذکر است که این نتایج و نیز حدود میانگین این دو نتیجه در تکرارهای آزمون پانچ کوچک باز هم تکرار شدند که نشان از خطا و یا سایر موارد احتمالی مرتبط با روند آزمون نیست. احتمال می رود که در تستهای مختلف که اختلاف نتیجه زیاد وجود دارد با توجه به ابعاد دیسکها به ویژه ضخامت کم آنها و نیز ابعاد بزرگ کلونیها، اختلاف در تعداد کلونیهای درگیر در حین تست، اندازه کلونیهای درگیر، جهت گیری لایهها و فصل مشترک لایهها در تستهای مختلف منجر به تولید خواص بسیار متفاوت شده باشد.

شکل ۶ تصاویر شکستنگاری دو آزمون پانچ کوچک انجام شده را نشان می دهد. در تصاویر شکل ۶ – الف) تصویر کلی سطح نمونه ۱-۴۸۲۲ مشاهده می شود، در این نمونه با وجود کاهش نیرو پس از حداکثر نیرو در شکل ۳، اثری از شکست و جدایش منجر به شکست دیده نمی شود و تنها سطح دیسک به مقدار قابل توجهی تحدب پیدا کرده است که از جمله نشانههای شکست نرم می باشد. این نمونه در صورت ادامه روند فشار پانچ احتمالاً از طریق یک شکست محیطی (لبخند مانند) از یک سمت تحدب جدا می گشت مقدمه این نوع جدایش که یک ترک محیطی می باشد در شکل ۶- الف) نشان داده شده است، شکست لبخند مانند دارای دو مؤلفهی تحدب و جدایش لبخند مانند است. در برخی مناطق جدایش سطحی اتفاق افتاده که منجر به شکست نگردیده است. هم در شکل ۶-الف و هم در شکل ۶- ب) می توان تغییر شکل شدیدی را در سطح تحدب (محل در گیری مستقیم با پانچ در سمت مقابل دیسک) مشاهده

شکل ۶-ج) مربوط به نمونه ۲-۴۸۲۲ است که نیروی حدود ۳۵۰ نیوتن را تحمل کرده است در این شکل سطح شکست کلی لبخند مانند شامل یک تحدب شکسته شده و یک جدایش لبخند مانند مشاهده میشود. در شکل ۶-الف) جدایش لایهها و همچنین ترک شعاعی مشاهده میشود مکانیزم عمده شکست همین جدایش لایهها و ادامه آن تا رسیدن به شکست درونلایهای است، شکست درون لایهای در فصل مشترک دو لایه اتفاق افتاده و در ادامه آن دو لایه را به طور کامل از هم جدا میکند که موجب ایجاد سطوح شکست

رخ برگی می شود. در برخی مناطق نیز شکست بین لایه ای اتفاق می افتد به این تر تیب که ترک عمود بر لایه ها پیشروی کرده و لایه ها را می برد، ممکن است این برش با گلویی شدن لایه ها همراه باشد که اگر اتفاق بیفتد به وضوح در سطح شکست مشخص می شود و ممکن است هم این برش مانند برش یک بیسکویت ویفر، بدون گلویی شدن لایه ها روی دهد. در شکل ۶-ب) هم سطوح شکست رخ برگی درون لایه ای قابل مشاهده است که مکانیزم غالب شکست این نمونه است و هم می توان سطح شکست بین لایه ای بدون گلویی شدن لایه ها را مشاهده کرد. در کل به طور مشخص نمونه ۲-۲۸۲ تردتر از نمونه ۱-۲۸۲ دچار شکست شده که با توجه به مکانیزم غالب شکست رخ برگی درون لایه ای می توان گفت که در نمونه ۲-۲۸۲ فصل مشترک لایه ها به هر تر تیب استحکام مورد نیاز را نداشته و لایه ها ابتدا جدایش یافته و سپس ترک پیشروی کرده است. اما در نمونه ۱-۲۸۲۲ شکست نرم تر بوده است و احتمالاً فصل مشترک لایه ها استحکام بالاتری داشته که جدایش رخ نداده است. جهت گیری لایه ها نیز اهمیت دارد.



شکل ۵ – مقادیر نیرو و جابهجایی در برخی آزمونهای پانچ کوچک انجام شده.



شکل ۶ – تصاویر شکستنگاری از الف) سطح کلی شکست دیسک در آلیاژ ۱- ۴۸۲۲، ب) سطح شکست آلیاژ ۱-۴۸۲۲، ج) سطح کلی شکست دیسک در آلیاژ ۲۰۲۲ - ۲ و د) سطح شکست آلیاژ ۲-۴۸۲۲.



2nd National Conference on Computational and Experimental Mechanics, SRTTU, Tehran 27 Feb 2020

از جمله کارهای مشابه می توان به کار سعیدی پور و همکاران [15] اشاره کرد نیتروژن به آلیاژ آلومیناید تیتانیم نسل چهارم یعنی Ti-۴۶Al-۸Ta در مقادیر تا ۲ درصد اتمی اضافه کرد و از آزمون پانچ کوچک برای ارزیابی خواص مكانيكى دماى بالا (C^م٨٥٠) آلياژها استفاده نمود. شكل ۷ تصوير شكست نمونه پایه آلیاژ (Ti-۴۶Al-۸Ta) این تحقیق را نشان میدهد. افزودن نیتروژن تا ۱ درصد اتمی منجر به افزایش مقدار حداکثر نیرو و استحکام در حین آزمون یانچ کوچک شده است و بعد از آن برای ۲ درصد اتمی نیتروژن این مقادیر كاهش داشتهاند ولى هنوز بالاتر از مقادير آلياژ پايه بوده است. ميزان جابهجايي در آلیاژهای نیتروژن دار کاهش داشته است. اگر بخواهیم بین مقادیر نیرو و جابهجایی بدست آمده در آزمون پانچ کوچک آلیاژ نسل چهارم ۴۶Al-۸Ta-Ti و آلیاژ نسل دوم Ti-۴۸Al-۲Cr-۲Nb مقایسهای انجام دهیم، این طور می شود که آلیاژ نسل چهارم حداکثر نیروی ۲۰۱N و جابه جایی شکست mm ۸/۰ داشته است ولی نمونه ۲-۴۸۲۲، دارای حداکثر نیرو و جابهجایی به ترتیب ۳۵۵ N و ۱/۲۴ mm و مقادیر نیرو و جابهجایی برای نمونه ۱–۴۸۲۲ به ترتیب برابر با N ۱۲۱۲ و ۱/۷۷ mm بوده است. در نتیجه میزان جابهجایی شکست در آلیاژ نسل چهارم به طور قابل ملاحظهای کمتر از هر دو نمونه ۱-۴۸۲۲ و ۲-۴۸۲۲ میباشد و در مورد نیرو، آلیاژ نسل چهارم بالاتر از نمونه ۲-۴۸۲۲ و بسیار پایین تر از نمونه ۴۸۲۲-۱ است، علاوه بر این سطح کلی شکست دیسک آلیاژ نسل چهارم [15] به صورت شکست ستارهای شکل است، در صورتی که شکست آلیاژ ۴۸۲۲ به صورت لبخند مانند است، شکست ستارهای شکل نشان گر شکست ترد است. به نظر میرسد آلیاژ نسل دوم ۴۸۲۲ از نظر خواص مکانیکی بهتر از آلیاژ نسل چهارم باشد و همچنین آلیاژ نسل چهارم تردتر از آلیاژ نسل دوم (۴۸۲۲) است.



شکل ۷- سطح کلی شکست دیسک آلیاژ Ti-۴۶Al-۸Ta پس از آزمون پانچ کوچک دما بالا در ۵۵۰۵ [15].

۴- نتیجهگیری

در پژوهش حاضر آلیاژ Ti-48Al-2Cr-2Nb با استفاده از روش ذوب قوسی تحت خلأ ساخته شد. عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغ و متعاقب آن همگنسازی برای رسیدن به ریزساختار مورد نظر انجام گردید. نتایج حاصل از بررسیهای ساختاری و مکانیکی نمونهها به شرح زیر میباشد:

 ریزساختارهای ریختگی و عملیات پرسکاری ایزواستاتیک داغشده بسیار غیر یکنواخت و ناهمگن بود؛ لیکن پس از عملیات حرارتی در ^C۰،۱۴۰۰ ریزساختاری همگن و کاملاً لایهای با کلونیهای بسیار درشت ایجاد شد.

- ۲) با وجود همگن بودن ریزساختار، خواص مکانیکی کاملاً متفاوتی در آزمون پانچ کوچک این آلیاژ بدست آمد.
- (۳) سطح شکست آلیاژ کماستحکام (با تحمل نیروی حدود N ۵۰۳) به صورت لبخند مانند بوده و مکانیزم شکست غالب جدایش لایهها و شکست درون لایهای بود. در مقابل، در آلیاژ استحکام بالا، با وجود نیروی بالا (حدود N ۱۲۰۰) و تحدب و تغییرشکل شدید، شکست رخ نداد و حفرهای در قسمت تحدب دیسک ایجاد نشد.
- ۴) تعداد و اندازه کلونیهای درگیر با پانچ ، جهتگیری لایهها و استحکام فصل مشترک لایهها، دلایل احتمالی اختلاف نیروی زیاد در آزمون پانچ کوچک نمونههای آلیاژ ۴۸۲۲ میباشند.

۵- مراجع

- F. Appel, J.D.H. Paul, M.Oehring, *Gamma Titanium Aluminide Alloys: Science and Technology*, John Wiley & Sons, 2011.
- [2] G.E. Fuchs, The effect of processing on the hot workability of Ti-48Al-2Nb-2Cr alloys, *Metallurgical and Materials Transactions A*, Vol. 28, No. 12, pp. 2543–2553, 1997.
- [3] G. Chen, Y. Peng, G. Zheng, Z. Qi, M. Wang, H. Yu, C. Dong, C.T. Liu, Polysynthetic twinned TiAl single crystals for high-temperature applications, *Nature Materials*, Vol. 15, No. 8, pp. 876–881, 2016.
- [4] Y. Liu, R. Hu, J. Yang, J. Li, Tensile properties and fracture behavior of in-situ synthesized Ti2AlN/Ti48Al2Cr2Nb composites at room and elevated temperatures, *Materials Science and Engineering: A*, Vol. 679, pp. 7–13, 2017.
- [5] D. Sun, T. Sun, Q. Wang, X. Han, Q. Guo, G. Wu, Fabrication of in situ Ti2AlN/TiAl composites by reaction hot pressing and their properties, *Journal of Wuhan University of Technology-Mater. Sci. Ed.*, Vol. 29, No. 1, pp. 126–130, 2014.
- [6] N.N. Lavasani, H.R. Jafarian, H. Arabi, N. Park, Texture analysis and development of ultrafine grained structure during thermo-mechanical treatment in a gamma-TiAl intermetallic, *Materials Science and Engineering: A*, Vol. 711, pp. 259–267, 2018.
- [7] L. Chen, L. Zhu, Y. Guan, B. Zhang, J. Li, Tougher TiAl alloy via integration of hot isostatic pressing and heat treatment, *Materials Science and Engineering: A*, Vol. 688, pp. 371–377, 2017.
- [8] M. Seifi, A.A. Salem, D.P. Satko, U. Ackelid, S.L. Semiatin, J.J. Lewandowski, Effects of HIP on microstructural heterogeneity, defect distribution and mechanical properties of additively manufactured EBM Ti-48Al-2Cr-2Nb, *Journal* of Alloys and Compounds, Vol. 729, pp. 1118–1135, 2017.
- [9] M. Bruchhausen, E. Altstadt, T. Austin, P. Dymacek, S. Holmström, S. Jeffs, R. Lacalle, R. Lancaster, et al., European standard on small punch testing of metallic materials, *Ubiquity Proceedings*, Vol. 1, No. S1, pp. 11, 2018.
- [10]Li, Y., Matocha, K., Hurst, R., Čižek, P., Turba, K., Stevens, P., "Experimental verification to determine fracture toughness from the small punch test using "Local approach"", *Theoretical and Applied Fracture Mechanics*, Vol. 102, pp. 16–29, 2019.

2nd National Conference on Computational and Experimental Mechanics, SRTTU, Tehran 27 Feb 2020



- [11]M.Bruchhausen, S. Holmström, I. Simonovski, T. Austin, J.-M. Lapetite, S. Ripplinger, F. de Haan, Recent developments in small punch testing: Tensile properties and DBTT, *Theoretical and Applied Fracture Mechanics*, Vol. 86, pp. 2–10, 2016.
- [12]M. Bruchhausen, S. Holmström, J.-M. Lapetite, S. Ripplinger, On the determination of the ductile to brittle transition temperature from small punch tests on Grade 91 ferritic-martensitic steel, *International Journal of Pressure Vessels and Piping*, Vol. 155, pp. 27–34, 2017.
- [13]K. Li, J. Peng, C. Zhou, Construction of whole stress-strain curve by small punch test and inverse finite element, *Results in Physics*, Vol. 11, pp. 440–448, 2018.
- [14] CEN Workshop Agreement, CWA 15627:2007 D/E/F. Small punch test method for metallic materials, Brussels, Belgium: CEN; December 2007
- [15]S. Saeedipour, A. Kermanpur, F.Sadeghi, Effect of N addition on microstructure refinement and high temperature mechanical properties of Ti–46Al–8Ta (at. %) intermetallic alloy, *Journal of Alloys and Compounds*, Vol. 817, pp. 152749, 2020.