فرآیندهای نوین در مهندسی مواد

ma.iaumajlesi.ac.ir

بررسی ریزساختار و مقاومت به رفتگی یوشش ZrC اعمال شده با روشهای یاشش یلاسمایی اتمسفری (APS) و یاشش یلاسمایی با غلاف جامد/ گاز محافظ (SSPS) روی زیر لایه گرافیتی با یوشش SiC

اكبر اسحاقي '، ضبا والفي *'، ناصر احساني "

۱- دانشجوی دکتری رشته مهندسی مواد، مجتمع دانشگاهی مواد و فناوریهای ساخت، دانشگاه صنعتی مالک اشتر تهران، ایران.

۲- دانشیار، مجتمع دانشگاهی مواد و فناوریهای ساخت، دانشگاه صنعتی مالک اشتر تهران، ایران.

۳- استاد، مجتمع دانشگاهی مواد و فناوریهای ساخت، دانشگاه صنعتی مالک اشتر تهران، ایران.

Valefi@mut.ac.ir *

چکیدہ	اطلاعات مقاله
در این تحقیق، پوشش کاربید زیرکونیم (ZrC) با روش های پاشش پلاسمایی اتمسفری (APS) و پاشش پلاسمایی با غلاف جامد و گاز	دریافت: ۱۳۹۹/۰۶/۲۳
محافظ (SSPS) روی زیر لایهی گرافیتی (دارای پوشش SiC) اعمال شد. ریزساختار پوشش های اعمال شده با استفاده از میکروسکوپ	پذیرش: ۱۳۹۹/۱۱/۱۸
الکترونی روبشی (SEM) و پراش اشعه ایکس (XRD) مورد بررسی قرار گرفت. آزمون رفتگی پوشش ها با استفاده از شعله مافوق صوت	کلید واژگان:
و به مدتزمان ۶۰ ثانیه روی پوشش ها انجام شد. نتایج آزمون رفتگی نشان میدهند که اعمال پوشش ZrC موجب بهبود مقاومت به رفتگی	گرافیت
گرافیت شده است. نرخ های جرمی و خطی رفتگی یوشش ZrC اعمال شده با روش APS به تر تیب ¹⁻ g.s"-۲۰× ۲۲ و ۳mm.s	پاشش پلاسمایی با غلاف
و برای روش SSPS به ترتیب ^۲ -۳g.s ⁻¹ به ۲/۲×۱۰ ^{-۳} g.s ⁻¹ و ۲/۲×۱۰ ^{-۳} mm.s ⁻¹ حاصل گردید. دلیل مقاومت به رفتگی مناسب این پوشش ها علاوه بر	جامد/گاز محافظ (SSPS) بوشش ZrC
بالا بودن دمای ذوب و استحکام بالای پوشش ZrC، تشکیل اکسیدهای ZrO ₂ و SiO در حین آزمون رفتگی میباشد. تشکیل لایههای	پر ای مقاومت به رفتگی
اکسیدی مانع تماس مستقیم شعله داغ با سطح زیر لایه و موجب کاهش ورود اکسیژن به زیر لایه میشود. همچنین به دلیل کیفیت بالاتر	0 1 1
پوششهای ZrC اعمال شده با روش SSPS در مقایسه با روش APS و عیوب کمتر این پوششها از جمله حفره و ریزترکنها،ZrO	
تشکیل شده در حین آزمون رفتگی نیز پایدارتر و مقاومت به رفتگی آن بالاتر است.	

Microstructure and Ablation Resistance of ZrC Coating Prepared by Atmospheric Plasma Spraving (APS) and Solid Shielding/ Shrouded Plasma Spraying (SSPS) Methods on SiC-Coated Graphite

Akbar Eshaghi¹*, Zia Valefi, Naser Ehsani

1- Faculty of Materials & Manufacturing Technologies, Malek Ashtar University of Technology, Tehran, Iran.

* Valefi@mut.ac.ir

Abstract

Article Information Original Research Paper Doi: 10.30495/apme.2021.1909416.2013 **Keywords:** Graphite Solid Shielding Shrouded Plasma Spray ZrC Coating Ablation Resistance

In this paper ZrC coating was prepared on SiC coated graphite as a substrate by atmospheric plasma spray (APS) and solid shielding/ shrouded plasma spray (SSPS) methods. Microstructure observation and phase identification of the coatings were performed by scanning electron microscopy and X-ray diffraction. The ablation behavior of the coating was evaluated under supersonic flame for 60s. The results showed that the ZrC coating enhance the ablation resistance of SiC coated graphite remarkably. The results of ablation test revealed that the linear and mass ablation rates of the ZrC coating applied by APS method were 3.7×10^{-3} mm.s⁻¹ and 22×10^{-3} g.s⁻¹, while those for SSPS coating were 2.2×10^{-3} mm.s⁻¹ and 14×10^{-3} g.s⁻¹, respectively. The excellent ablation resistance is attributed to the formation of continuous zirconia (ZrO₂) layer on the surface during the oxidation of the ZrC coating. Moreover, the SPS-ZrC coated sample with lowest pores and cracks have better ablation resistance during the ablation test and can protected the graphite substrate against ablation sufficiently.

Please cite this article using:

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

Akbar Eshaghi, Zia Valefi, Naser Ehsani, Microstructure and Ablation Resistance of ZrC Coating Prepared by Atmospheric Plasma Spraying (APS) and Solid Shielding/ Shrouded Plasma Spraying (SSPS) Methods on SiC-Coated Graphite, New Process in Material Engineering, 2021, 15(4), 15-29.

۱ – مقدمه

مواد پایه کربنی از جمله کامپوزیتهای C/C و C/SiC و گرافیت علیرغم کاربردهای فراوان در صنایع مختلف به دلیل برخورداری از خواص مناسب همچون چگالی پائین، نسبت استحکام به وزن بالا، هدایت حرارتی بالا، ضریب انبساط حرارتی پایین، مقاومت به شوک حرارتی بالا، در دماهای بالاتر از °۴۵۰°C و در اتمسفر اکسیدی شروع به اکسید شدن نموده و لذا کاربرد این مواد بیشتر به اتمسفرهای خنثی محدود میشود [۱–۶]. بهمنظور استفاده از این مواد در کاربردهای دما بالا و در مواجه با گازهای فرساینده داغ، علاوه بر ضرورت بهبود مقاومت به اکسیداسیون، بهبود مقاومت به رفتگی این مواد نیز ضروری است [۱–۳]. از جمله روشهای بهبود همزمان مقاومت به اکسیداسیون و رفتگی مواد کربنی، اعمال پوشش های سرامیکی روی مواد پایه کربنی است. سرامیکهای با دمای ذوب و استحکام بالا مانند ZrC ،SiC و ... از جمله تركيبات مناسب جهت پوشش کامپوزیتهای کربنی و گرافیت بهمنظور محافظت در برابر اکسیداسیون محسوب می شوند (۳، ۴، ۷ و ۸]. پوشش کاربید سیلیسیم (SiC) علاوه بر مطابقت شیمیایی-فیزیکی و قابلیت ترشوندگی خوب با گرافیت به عنوان زیر لایه، با تشکیل لایه مذاب شیشهای خود ترمیم کننده' SiO₂ روی سطح و قابلیت پر نمودن ترک، مانع نفوذ بیشتر اکسیژن به زيرلايه كربنى و منجر به افزايش مقاومت به اكسيداسيون می شود. اعمال پوشش SiC به عنوان لایه میانی بین زیر لایه و پوششهای سرامیکی رویی با روشهایی مانند سمانتاسیون تودهای که به صورت تغییر تدریجی از سطح تا قسمتهای داخلی تشکیل میشود، موجب کاهش اختلاف ضریب انبساط حرارتی و تأثیر بیشتر در کاهش تنش حرارتی در پوشش می شود [۹ و۱۰]. همچنین، اعمال پوشش کاربید زیرکونیم (ZrC) با دمای ذوب بالا (حدوداً C°۳۴۰۰) و هدایت حرارتی بالا، چگالی پایین و ایجاد اکسید ZrO₂ پایدار با دمای ذوب بالا (حدود C ۲۶۷۰°) و فشار بخار پایین تأثیر مثبتی در بهبود مقاومت پوشش در برابر جریان گازهای فرساینده با دما و فشار بالا دارند [۴، ۸ و ۱۱]. تشکیل اکسید دیرگداز ZrO₂ در زمان آزمون رفتگی می تواند به صورت

مؤثری بهعنوان سپر حرارتی عمل نموده و موجب کاهش نرخ اکسیداسیون و رفتگی زیر لایه می شود [۲، ۴، ۶، ۸ و ۱۲]. تاکنون، از روش های مختلفی برای اعمال پوشش ZrC استفاده شده است که هر کدام دارای مزایا و معایبی می باشند. در این میان، روش پاشش پلاسمایی با برخورداری از جت پلاسمای با دمای بیشتر از C[°]۰۰۰۰ و انرژی جنبشی بالا (به دلیل سرعت بالا در حدود سرعت صوت) روش مناسبی برای اعمال پوشش های سرامیکی فوق دمای بالا محسوب می شوند [۲ و۱۳]. بااینحال ورود هوای اطراف به جت پلاسما در حین پاشش موجب کاهش دمای جت و سرعت شعله پلاسما می شود که روی کیفیت پوشش تأثیرگذار است. علاوه بر این واکنش اکسیژن هوا با ذرات مذاب پودر موجب اکسید شدن آنها در حین پاشش شده و لذا افت خواص پوشش و تغییر ترکیب نهایی پوشش را در پی دارد [۱۴]. از این رو استفاده از روشهایی با محافظت از جت پلاسما در حین پاشش پلاسمایی از جمله روش پاشش پلاسمایی در خلأ" (VPS)، روش یاشش یلاسمایی در فشار یائین با استفاده از محفظههای خلا^۴ (LPPS) و یا با روش پاشش پلاسمایی با غلاف جامد و گاز محافظ^ه (SSPS) موردتوجه بسیار میباشند. این موضوع موجب کاهش ورود هوا و اکسیداسیون کمتر ذرات مذاب در حین پاشش میشود و کیفیت پوشش افزایش مییابد [۲، ۱۴ و ۱۵]. در اعمال پوشش با روش SSPS به دلیل کاهش تماس شعله پلاسما با اتمسفر اطراف و کاهش اتلاف گرمای شعله، میزان ذرات ذوب شده و اسپلتها (به خاطر گرمای بیشتر شعله) در ريزساختار نهايي پوشش بيشتر شده و درصد اكسيد و تخلخل كاهش مىيابند. تحقيقات نشان مىدهند كه اكسيد شدن ذرات در حین پاشش پلاسمایی در موقعیتهای مختلف از جمله در حین حرکت ذرات و تزریق به درون جت پلاسما، حرکت در جت پلاسما و همچنین بعد از نشستن این ذرات روی سطح زیر لایه و حین تشکیل پوشش اتفاق میافتد. استفاده از غلاف جامد در حین پاشش باعث کاهش تماس شعله با اتمسفر اطراف و لذا کاهش اکسیداسیون ذرات در حین پاشش میشود و اکسیداسیون پودرها در مرحله حرکت در جت کاهش یابد. بااین حال برای محافظت ذرات خارج

شده از غلاف و رسوب کرده روی زیر لایه میبایست از دوش گاز محافظ خارجی که از منافذ بیرونی غلاف جامد تا سطح زیر لایه تزریق میشود، استفاده نمود [۱۴]. در این تحقیق پوشش ZrC با روش پاشش پلاسمایی محافظت شده با غلاف جامد و گاز محافظ (SSPS) و روش پاشش پلاسمایی اتمسفری (APS) اعمال و ریزساختار و مقاومت به رفتگی پوشش ها با استفاده از جریان گاز با سرعت مافوق صوت و دمای بالا با استفاده از تفنگ HVOF، مورد بررسی و مقایسه قرار گرفته است.

۲- روش تحقیق ۲-۱- آمادهسازی نمونهها و اعمال پوششهای SiC و ZrC

بهمنظور اعمال پوشش،ها، ابتدا زیرلایههای گرافیتی با ابعاد ۲۵×۲۵×۱۰ میلیمتر از ورق گرافیتی با چگالی حدوداً 1/۸۲g/cm³ برش داده شده و نمونهها با سنباده SiC شماره ۲۲۰ و ۴۰۰ سنبادهزنی و آمادهسازی گردیدند. سپس نمونهها با آستون شسته و در آون یا گرمکن با دمای C°۲۰ و به مدت ۳ ساعت خشک شدند. ابتدا لایه اول یا لایه میانی SiC با روش سمانتاسیون تودهای روی زیر لایه گرافیتی ایجاد شد. اجزاء سازنده پوشش SiC شامل پودرهای سیلیسیم، گرافیت و آلومینا میباشد. پودرهای سیلیسیم و گرافیت بهعنوان سازنده پوشش SiC هستند و آلومینا بهمنظور افزایش سرعت واکنش ها و نفوذ و تشکیل بیشتر SiC به ترکیب اضافه شده است. در ابتدا پودرها با یکدیگر ترکیب و به مدت دو ساعت در آسیاب گلولهای هم زده شدند و پس از آن روی زیرلایههای گرافیتی و در جعبههایی از جنس فویل گرافیتی ریخته شدند. در ادامه این جعبهها درون بوتههای گرافیتی و در کوره تحت محافظت گاز آرگون تا دمای C°۱۶۰۰ به مدتزمان ۲ ساعت و با سرعت گرمایش ۱۰K/min تحت عملیات حرارتی قرار گرفتند. پارامترهای عملیات حرارتی ایجاد پوشش SiC با روش سمانتاسیون تودهای بر اساس مطالعات پیشین در زمینه اعمال پوشش SiC با روش سمانتاسیون تودهای انتخاب شدهاند [۹ و ۱۰].

پوشش رویی ZrC با روش های APS و SSPS و با استفاده از تفنگ پلاسمای F4 ساخت شرکت Sulzer-Metco (کشور سوئیس) و پودرهای آگلومره در محدوده اندازه ۷۵–۱۵۰ میکرومتر روی زیرلایه های گرافیتی دارای پوشش Sic اعمال شد. پارامترهای پاشش پلاسمایی مورد استفاده در روش APS در جدول ۱ آورده شدهاند. در این تحقیق از غلاف جامد متصل به سر تفنگ (گان) پاشش به منظور اعمال پوشش های SSPS استفاده شد. در شکل ۱- الف تصویر شماتیکی پاشش پلاسمایی اتمسفری (APS) و شکل ۱- ب پاشش پلاسمایی با غلاف جامد و گاز محافظ (SSPS) نشان داده شده است.



الف) پاشش پلاسمایی اتمسفری (APS Method) و ب) پاشش پلاسمایی با غلاف جامد و شرود گازی (SSPS Method) روی زیر لایه (Substrate).

همان گونه که از شکل ۱- ب مشاهده می شود از منافذ داخلی گاز هیدروژن و از منافذ خارجی غلاف جامد گاز آرگون به درون جت پلاسما تزریق شده است. گاز هیدروژن با نرخهای تزریق متغیر از منافذ داخلی غلاف و گاز آرگون با نرخ ثابت ۳۰۱/min به مانند دوش گازی از منافذ خارجی در کلیه پاششهای SSPS از طریق غلاف جامد تزریق شدند.

بهمنظور بررسی و تعیین مقدار بهینه نرخ تزریق گاز هیدروژن داخلی بر ریزساختار و خواص پوششهای نهایی، ابتدا با استفاده از روش پاشش تک اسپلت، تأثیر نرخهای مختلف تزریق گاز H₂ بررسی شد. در ادامه و با نرخهای مختلف گازهای هیدروژن یوششهای ZrC روی گرافیت، اعمال و مورد بررسی قرار گرفتند. آزمون پاشش تک اسپلت مطابق با جدول ۲، با تزریق نرخهای مختلف گاز داخلی H₂ و گاز خارجی Ar با نرخ جریان ثابت ۳۰۱/min انجام شد. در آزمون تک اسپلت با عبور سریع شیشه بهعنوان زیر لایه از مقابل تفنگ در دمای محیط، ذرات خارج شده از تفنگ روی سطح شیشه نشسته و مورد بررسی قرار می گیرند. در این تحقیق شیشههایی مربع شکل با ابعاد ۲/۵cm ×۲/۵ و با سرعت حركت خطى تفنگ ۵۰۰m/s و فاصله حدود ۱cm از لبه غلاف جامد تا زیر لایه مورد استفاده قرار گرفت و ذرات نشسته روی شیشه به لحاظ ابعاد و مورفولوژی ظاهری مورد ىررسى قرار گرفتند.

پس از آزمون پاشش تک اسپلتهای کاربید زیرکونیم، پوششهای ZrC با استفاده از روشهای APS و SSPS و بر طبق جدول ۳ با نرخهای مختلف تزریق گاز داخلی H₂ و نرخ ثابت گاز Ar خارجی روی گرافیتهای دارای پوشش SiC، اعمال شدند. کد پوششهای اعمال شده بر حسب تفاوت نرخ گازهای تزریق شده نیز در این جدول با نام گذاری مشخص آورده شده است.

۲-۲- بررسی ریز ساختار و مقاومت رفتگی پوششها

ریزساختارهای پوششهای SiC و ZrC اعمال شده روی زیر لایه گرافیتی قبل و بعد از آزمون رفتگی، با تهیه تصاویر میکروسکوپی الکترونی روبشی (SEM) و پراش اشعه ایکس (XRD) مورد بررسی قرار گرفتند. آزمون مقاومت به رفتگی روی نمونهها با شعله فرساینده مافوق صوت با استفاده از تفنگ HVOF و مطابق با پارامترهای جدول ۴ انجام پذیرفت.

جدول (۱): پارامترهای پاشش در فرآیند APS جهت اعمال پوشش

LIC				
مقدار	واحد	متغير		
٦	Α	جريان		
0+	\mathbf{V}	ولتاژ		
٣٤	KW	توان		
۳٥	SLPM*	نرخ شارش گاز اولیه (Ar)		
١٢	SLPM	نرخ گاز ثانویه (H2)		
٣	SLPM	نرخ گاز حامل پودر (Ar)		
٨	g/min	نرخ تغذيه پودر		
٨	cm	فاصله پاشش		
٨	mm/s	سرعت جابجايي تفنك		

* Standard Liter per Minute(l/min)

جدول (۲): تزریق گازهای محافظ در پاشش تک اسپلت از غلاف جامد

٣	۲	١	آزمون تک اسپلت
۳۰	۲۰	١٠	گاز H2 داخلی (SLPM)
۳۰	۳۰	۳۰	گاز Ar خارجی (SLPM)

جدول (۳): کد پوشش ها و نرخ تزریق گاز محافظ در فر آیند پاشش SSPS

SPS3	SPS2	SPS1	APS	متغیر کد پوشش
۲.	۱۰	صفر	صفر	گاز H2 داخلی [*]
۳.	۳۰	۳۰	صفر	گاز Ar خارجی*

* Standard Liter per Minute(l/min)

پوشش ها در این آزمون به مدت ۶۰ ثانیه در معرض شعله فرساینده قرار گرفتند و دمای مرکز سطح نمونه در زمان آزمون با پیرومتر در حدود ۲°۱۸۰۰ اندازه گیری شد. مقاومت به رفتگی پوشش ها با اندازه گیری نرخ رفتگی خطی و جرمی بعد از آزمون به مدت ۶۰ ثانیه به ترتیب بر اساس روابط ۱ و ۲ محاسبه می شود. (۱)

 $Rm = (m1 - m0)/t \tag{(Y)}$

در این روابط RI و Rm به ترتیب نرخ رفتگی خطی و جرمی بوده و d0 و d1 نیز به ترتیب قطر قسمت مرکز نمونه قبل و بعد از آزمونهای رفتگی میباشند. همچنین m0 و m1 نیز به ترتیب جرمهای قبل و بعد از آزمون رفتگی و t زمان آزمون رفتگی است. اسحاقی و همکاران

0			·
)	SiC FG lay	rer	3
SEM HV: 20.0 kV BI: 12.00	SEM MAG: 200 x WD: 16.48 mm	циции 200 µm	VEGA3 TESCAN

شکل (۲): تصاویر SEM از پوشش SiC، الف) تصویر سطح پوشش SiC و ب) تصویر سطح مقطع پوشش تدریجی تشکیل شده.

در شکل ۳ نتیجه آنالیز پراش پرتو ایکس (XRD) از پوشش تشکیل شده روی گرافیت ارائه شده است. مطابق با این شکل، در اثر عملیات حرارتی و واکنش شیمیایی بین ترکیبات پودری (موجود در بسته) و زیر لایه گرافیتی، فاز-β SiC روی سطح گرافیت و به عنوان پوشش SiC تشکیل شده است.



شکل (۳): نتیجه آنالیز فازی XRD از لایه SiC تشکیل شده روی سطح گرافیت.

در شکل ۴ تصویر آنالیز شیمیایی عنصری خطی پوشش تشکیل شده از سطح تا عمق ارائه شده است. همان طور که ملاحظه می شود از زیر لایه تا سطح پوشش و به صورت تدریجی، غلظت عنصر سیلیسیم افزایش و غلظت عنصر کربن

۰,	شعله مافوق صوت	آزمون رفتگی با	متغيرهاي	جدول (۴):
		(HVOF	(7)	

مقدار	پارامتر
٤٠٠	نرخ جریان گاز اکسیژن (SLPM)
٥.	نرخ جریان گاز پروپان (SLPM)
٩٠	زاویه تفنگ با سطح نمونه (درجه)
٨	فاصله تفنگ با سطح نمونه (cm)
٦٠	مدتزمان آزمون (ثانیه)
۱٤۰۰(معادل ۲/۶ ماخ)	سرعت شعله (m/s)
۲۸۰۰°C	دمای شعله مافوق صوت
۱۸۰۰°C	دمای سطح نمونه

۳- نتايج و بحث

۳-۱- بررسی ریزساختاری پوشش SiC ایجاد شده به روش سمانتاسیون تودهای در شکل ۲ تصاویر میکروسکوپی الکترونی روبشی از سطح گرافیت پوشش داده شده به همراه تصویر سطح مقطع پوشش آورده شدهاند. همانگونه که از شکل ۲-الف وب مشاهده میشود پوشش SiC به صورت یک لایه سطحی گسترده با عمق نفوذ به داخل گرافیت در حدود μα۰۰β ایجاد شده است.



کاهش یافته است. این موضوع خود نشاندهنده ایجاد فصل مشترک تدریجی و در واقع تشکیل پوشش SiC به صورت تدریجی با ماهیت FG است.



گرافیت از سطح تا عمق.

مطابق با شکل های ۲ – ب و شکل ۴، تشکیل SiC در لایه های داخلی گرافیت و به صورت تدریجی از سطح تا لایههای درونی، می تواند به دلیل نفوذ و جریان سیلیسیم مذاب به داخل گرافیت از درون حفرات و تخلخل های گرافیت به عمق آن و زاویه ترشوندگی پایین بین سیلیسیم مذاب و کربن باشد. علاوه بر نفوذ سیلیسیم مذاب، نفوذ گاز SiO به درون گرافیت و واکنش شیمیایی سیلیسیم با کربن، منجر به تشکیل تدریجی SiC از سطح تا عمق حدود ۵۰۰ میکرومتر شده است [۹]. همچنین با بررسی تصویر سطح مقطع پوشش SiC، هیچ گونه ترکی که از پوشش شروع و به درون زیر لایه وارد شده باشد، مشاهده نشده که نشاندهنده اتصال مناسب پوشش به زیر لایه است. این موضوع می تواند به دلیل نزدیکی ضریب انبساط حرارتی پوشش SiC با زیر لایه و همچنین تشكيل آن به صورت تدريجي باشد. تشكيل لايه تدريجي و تغییر تدریجی ترکیب شیمیایی و ضریب انبساط حرارتی در فصل مشترک پوشش تا لایههای درونی گرافیت موجب کاهش سطح تنش حرارتی و کمتر شدن احتمال تشکیل و رشد ترک در پوشش میشود [۹]. مکانیزمها و واکنشهای مختلفی در تشکیل لایه SiC به روش سمانتاسیون تودهای مطرح شدهاند. از جمله مهم ترین آنها می توان به مکانیزم فاز

گازی و تشکیل لایه SiC از واکنش گاز SiO تولید شده در حین عملیات حرارتی و نفوذ گازها به داخل حفرات و تخلخلهای گرافیت و واکنش با کربن بر اساس روابط ۳ تا ۵ و یا تشکیل SiC از نفوذ و واکنش سیلیسیم مذاب بر اساس رابطه ۶ به درون گرافیت اشاره نمود که جزئیات بیشتر واکنشها در فعالیتهای مشابه در ایجاد لایه SiC روی گرافیت اشاره شدهاند [۹ و ۱۰].

$2Si + Al_2O_3 = 2SiO + Al_2O(g)$	(۳)
2Si+CO(g)=SiO+SiC	(۴)
SiO(g)+2C=SiC+CO	(۵)
Si(l)+C=SiC	(9)

T-T- بررسی ریز ساختار و خواص پوشش ZrC

SSPS التایج یاشش تک اسیلت ZrC با روش SSPS در شکل ۵ تصاویر میکروسکوپی نوری و میکروسکوپی الكتروني روبشي حاصل از آزمون پاشش تك اسپلت يا تك عبور ذرات ZrC با نرخهای مختلف تزریق گاز داخلی H₂ توسط روش SSPS مطابق با جدول ۲ آورده شدهاند. مطابق با شکل ۵، ذرات نشسته روی شیشه حاصل از پاشش تک عبور، شامل اسپلتها یا ذرات کامل ذوب شده، ذرات نیمه ذوب یا ذوب نشده و ذرات ریز کروی به صورت نقاط روشن دیده میشوند. با مقایسه تصاویر میکروسکپی نوری و الکترونی مربوط به حالتهای مختلف در شکل ۵ مشاهده می شود با افزایش نرخ تزریق گاز داخلی هیدروژن از l/min ۱۰ به ۲۰ و مقایسه شکلهای ۵– ب و ۵– ت، مقدار ذرات نيمه ذوب (نشان داده شده با حرف B) كاهش يافته و ذرات اسپلتی پهن تری (حرف A) روی سطح شیشه تشکیل شدهاند. کاهش مقدار ذرات ذوب نشده و یا ذرات نیمه ذوب و تشکیل اسپلتهای پهنتر میتواند به دلیل افزایش آنتالپی و حرارت اطراف جت پلاسما (و توان بالاتر در ذوب ذرات) ناشی از افزایش نرخ تزریق گاز هیدروژن دو اتمی و سوختن آن در غلاف جامد باشد [۱۶]. سوختن هیدروژن در غلاف علاوه بر اینکه باعث افزایش دمای محیط اطراف جت میشود، با صرف اکسیژن محیط در حین سوختن موجب کاهش اکسیژن موجود در جت و اکسیداسیون کمتر ذرات

در حين پاشش مي شود.

بااینحال با افزایش بیشتر نرخ تزریق گاز هیدروژن از ۲۰۱/min به ۳۰ و طبق شکل های ۵ (ج و د)، مقدار ذرات نشسته روی سطح شیشه به طور قابلملاحظهای در مقایسه با تزریق گاز H₂ با نرخهای ۱۰ و ۲۰۱/min، کاهش یافته است. به نظر میرسد که افزایش نرخ گاز تزریق شده به داخل غلاف جامد و فشار حاصل از آن مانع از ورود و یا موجب کاهش امکان تزریق پودرهای ZrC از طریق نازل تزریق پودر به درون جت پلاسما شده است.

در نتیجه مقدار ذرات نشسته بر سطح زیر لایه شیشهای در تزریق گاز داخلی H₂ با نرخ ۳۰۱/min به طور محسوس کاهش داشته است. همان گونه که مشاهده می شود و بهمنظور بررسی دقیقتر، تصاویر (شکل ۵– ج و د) مربوط به ذرات نشسته در پاشش تک اسپلتها با نرخ ۳۰۱/min، با بزر گنمایی کمتری ارائه شده تا سطح بیشتری نسبت به دیگر تصاویر شکل ۵ قابلرؤیت و بررسی باشد و بااین حال مشخص است مقدار ذرات بسیار کمی روی سطح زیر لایه نشسته است.

لذا با توجه به تصاویر شکل ۵، تزریق گاز هیدروژن به مقدار ۲۰۱/min (با نرخ جریان ثابت گاز آرگون خارجی ۳۰۱/min)، علاوه بر افزایش مقدار ذرات ذوب شده و اسپلتهای پهن تر به دلیل افزایش آنتالپی، تأثیر نامطلوبی هم در ممانعت از خروج مقدار ذرات از نازل نمی گذارد. لذا استفاده از غلاف جامد و تزریق گاز هیدروژن با نرخ ۲۰۱/min، موجب بهبود و افزایش کارآیی روش پاشش پلاسمایی با توان بالای ذوب ذرات دیر گداز ZrC شده است.

در ادامه پوشش های ZrC با تزریق نرخ های گاز هیدروژن ۱۰ به ۲۰ l/min با روش SSPS اعمال شد و ریزساختار و کیفیت پوشش ها بهمنظور تعیین نرخ بهینه تزریق گاز داخلی H₂ ارزيابي مي شود.

۲-۲-۳ نتایج بررسی ریزساختاری پوششهای ZrC اعمال شده با روشهای APS و SSPS

پوشش های ZrC بر اساس پارامترهای پاشش جداول ۱ و ۳ روی زیر لایههای گرافیتی (دارای پوشش SiC بهعنوان لایه میانی) اعمال شدند. در شکل ۶ و بهمنظور تعیین فازهای ایجاد شده در پوشش، آنالیز پراش پرتو ایکس (XRD) از پوشش اعمال شده با روش APS نشان داده شده است. همان گونه که در شکل ۶ مشاهده می شود پوشش ایجاد شده، شامل فاز ZrC و همچنین فازهای اکسیدی ZrO₂ (تتراگونال و مونوکلینیک) است. حضور اکسیدها در پوشش به دلیل اکسیداسیون ذرات پودر در جت پلاسما به دلیل دمای بالای جت و اتمسفر اکسیدی محیط پاشش است.

در شکل ۷ تصاویر میکروسکوپی الکترونی روبشی (SEM) از سطح پوششهای ZrC اعمال شده با روشهای APS و SSPS بر طبق کدهای جدول ۳ ارائه شدهاند. همان گونه که مشاهده میشود ریزساختار کلیه پوششهای اعمال شده با روش پاشش پلاسمایی، مانند اغلب پوشش،های پلاسمایی شامل اسپلتها یا ذرات ذوب و پهن شده، ذرات نیمه ذوب، حفرات، ترک های ریز و تخلخل می باشند [۱۷].



(الف)



شکل (۵): تصاویر میکروسکوپ نوری (ستون راست) و میکروسکوپ الکترونی روبشی (ستون چپ) از رسوبات پاشش تک عبور با نرخهای تزریق مختلف H2 مطابق با جدول ۲، الف و ب) ۱۰۱/min، پ و ت) ۲۰۱/min و ج و د) ۳۰۱/min (ط اسپلت و B ذرات نیمه ذوب).



بااین حال به دلیل تفاوت روش های پاشش APS و SSPS و SSPS و همچنین نرخ متفاوت گاز H₂ تزریق شده در روش SSPS، پوشش های اعمال شده از لحاظ ریزساختار و کیفیت با یکدیگر تفاوت دارند. در اعمال پوشش با روش های پاشش

پلاسمایی، وجود ذرات کاملاً ذوب شده یا اسپلت با میزان پهنشدگی بیشتر و همچنین کمتر بودن ذرات نیمه ذوب، تخلخل و اکسید کمتر در ریزساختار پوشش از نشانههای کیفیت پوشش است. علاوه بر پارامترهای پاشش، حفاظت جت پلاسما با استفاده از غلاف جامد محافظ و تزریق گازهای محافظ در روش SSPS در کنترل و حفظ دمای اطراف جت پلاسما و کاهش ورود گازهای اتمسفر اطراف و واکنش با ذرات مؤثر میباشند. همانگونه که از شکل ۷ مشاهده میشود در مقایسه بین شکل مربوط به پوشش های پوشش SPS، پوشش های TL اعمال شده با روش SSPS و با حفاظت جت پلاسما منجر به ایجاد پوشش های با کیفیت حفاظت جت پلاسما منجر به ایجاد پوشش های با کیفیت

مشاهده میشود استفاده از غلاف جامد و تزریق گاز هیدروژن داخلی با نرخ ۱۰۱/min (در پوشش کد SPS2) و افزایش آن تا ۲۰۱/min (در پوشش کد SPS3) منجر به ایجاد پوشش های با ذرات ذوب نشده کمتر و اسپلتهای هموارتر و حفرات کمتر شده است. وجود غلاف جامد و گاز هیدروژن تزریق شده با افزایش دمای اطراف جت پلاسما، موجب ذوب شدن ذرات بزرگتر پودر اولیه وارد شده به جت و نرمتر شدن ذرات و لذا پهن شدگی بیشتر در برخورد به سطح و همواری سطح پوشش های اعمالی با SSPS شده است. این موضوع با مقایسه شکل های ۷- پ و ت به خوبی مشخص میباشد. تصاویر میکروسکوپی الکترونی روبشی از سطح مقطع پوشش های APS و SPS3 در شکل ۸ آورده شدهاند. همان گونه که بیان شد پوشش SPS3 (شکل ۷-ت) با تزریق گاز هیدروژن داخلی با نرخ ۲۰۱/min نسبت به یوشش های دیگر، به لحاظ خصوصیات ریزساختاری از کیفیت بالاتری برخوردار است. از این رو در شکل ۸ سطح

مقطع این پوشش به همراه سطح مقطع پوشش APS آورده شده و از لحاظ کیفیت با یکدیگر مقایسه شدهاند.

همانگونه در شکل ۸– ب و از سطح مقطع پوشش نمونه SPS3 مشاهده میشود، این پوشش از روی هم قرار گرفتن لايههاى هموارتر و با تخلخل و حفرات كمتر نسبت به پوشش APS (شکل ۸- ب) تشکیل شده است. پیش تر بیان شد این موضوع و یکنواختی پوشش های SSPS میتواند به دلیل ذوب بیشتر ذرات و ایجاد اسپلتهای هموارتر به دلیل دمای بالاتر جت و شکلپذیری بهتر آنها در برخورد با زیر لایه و ایجاد لایههای یکنواخت یوشش باشد. هموارتر بودن لايهها و تطابق بيشتر آنها با يكديگر در حين اعمال يوشش و مقادیر کمتر اکسید در پوشش SPS3 نسبت به پوشش APS مي تواند منجر به حذف و كاهش فضاهاي خالي بين لايهها و یکنواختی یوشش شود.



(الف)



شكل (۷): تصاوير ميكروسكيي روبشي (SEM) از سطح پوشش هاي اعمال شده با كدهاي: الف) APS، ب) SPS2، پ) SPS3. و ت)SPS3.



شکل (۸): تصاویر سطح مقطع از پوشش های الف) APS و ب) SPS3

نتیجه آنالیز شیمیایی از سطح پوشش نمونه های APS و SPS3 نیز در شکل ۹ آورده شده است. همان گونه که انتظار می رود عليرغم وجود اكسيژن در نتايج آناليز هردو پوشش، مقدار آن در پوشش SPS3 کمتر از APS می باشد. اگرچه با استفاده از روش SSPS نمی توان به طور کامل از ورود اکسیژن به درون جت پلاسما ممانعت به عمل آورد، بااین حال کاهش مقدار اکسیژن از حدود ۱۱ درصد در یوشش APS به حدود ۴/۵ درصد در پوشش SPS3، منجر به ایجاد پوشش های با کیفیت بالاتر شده است. تأثیر غلاف جامد در کاهش ورود هوا و مقدار اکسیژن از یکسو و تزریق گاز هیدروژن به داخل غلاف و مصرف اکسیژن موجود در جت با سوختن هیدروژن، از سویی موجب ایجاد اتمسفر احیایی در جت پلاسما می شود. این عوامل منجر به کاهش اکسیداسیون ذرات مذاب و مقدار کمتر اکسیدها و تخلخل در پوشش های اعمال شده با روش SSPS و بهبود کیفیت پوشش و استحکام چسبندگی لایه های پوشش می شود [۱۸ و ۱۹]. همچنین با آنالیز تصاویر سطح مقطع پوشش ها با استفاده از نرمافزار Clemex Vision 3.5، ميزان تقريبي تخلخل و حفرات موجود در آنها اندازه گېږي و بررسي شد.



شکل (۱۰): درصد تخلخل در پوششهای SPS2 ، APS و SPS3 .

۳-۳- مقاومت به رفتگی پوشش ها نتایج آزمون رفتگی پوشش های APS و SPS3 با شعله مافوق صوت در جدول ۵ آورده شده است.

جدول (۵): نتایج آزمون رفتگی نمونه های APS و SPS3

نرخ فرسایش خطی (Rd)	نرخ فرسایش جرمی (R m)	کد نمونه
mm.s ⁻¹ ٣/٧× ١٠ ^{-٣}	g.s⁻¹۲۲× ۱۰⁻‴	APS

همان گونه که از جدول ۵ مشاهده می شود نرخ رفتگی جرمی و خطی نمونه SPS3 نسبت به نمونه APS به ترتیب در حدود ۳۶٪ و ۴۰٪ کاهش یافته و به بیان دیگر پوشش اعمال شده با روش SSPS دارای مقاومت به رفتگی بالاتری نیز میباشد. در شکل ۱۱ تصویر سطح نمونههای APS و SPS3 پس از آزمون فرسایش با شعله مافوق صوت نشان داده شده است. علیرغم مشاهده آثار تخریب سطحی در برخی از قسمتهای پوشش پس از آزمون رفتگی، پوشش ZrC در برابر شعله مافوق صوت مقاومت مناسبی داشته و آثار سوراخ شدگی و اکسیداسیون شدید در نمونهها مشاهده نمی شود که نشان از مقاومت این پوشش در برابر جریان گازهای فرساینده و دما بالا دارد. در شکل ۱۲ نتایج آنالیز پراش پرتو ایکس XRD از سطح نمونههای APS و SPS3 پس از آزمون رفتگی آورده شدهاند. مطابق با شکل ۱۲، پس از آزمون رفتگی در سطح نمونه APS فازهای اکسیدی ZrO₂ و SiO₂ و در سطح نمونه SPS3 فاز اکسیدی سفید رنگ ZrO₂ (مونوکلینیک و تتراگونال) تشکیل شده است. همان گونه که از شکل ۱۱-الف مشخص است و با شکل ۱۲- الف، نیز مطابقت دارد، در

برای این منظور تعدادی از تصاویر سطح مقطع از پوشش های اعمال شده با روش های APS و SSPS مورد بررسی قرار گرفتند و نتیجه بررسی و مقدار تخلخل اندازه گیری شده درون پوشش ها در شکل ۱۰ آورده شده است. همان گونه که از شکل ۱۰ مشاهده می شود پوشش های اعمال شده با روش می باشند. همچنین با مقایسه نمونه های 2SPS و SPS3 می باشند. همچنین با مقایسه نمونه های SSS2 و SPS3 می مشاهده می شود نمونه SPS3 با نرخ تزریق گاز هیدروژن مشاهده می شود نمونه SPS3 با نرخ تزریق گاز هیدروژن نیجاد حفره و تخلخل، مکان های خالی بین لایه های اسپلتی، نواحی اطراف لبه اسپلت ها و ذرات دیگر از جمله ذرات افزایش ذرات ذوب شده و اسپلت های پهن تر و مقادیر اکسید کمتر در ریز ساختار پوشش های SSP3 منابع ایجاد حفرات کاهش و درصد آن در این پوشش ها کاهش یافته است.



حین آزمون رفتگی برخی نقاط از اکسیدهای لایه سطحی نمونه APS دچار کندگی شده و سطح زیر این لایه اکسیدی در معرض تماس بیشتر شعله قرار گرفته است. لذا علاوه بر اکسید سفید رنگ 2rO₂ در سطح، اکسید SiO₂ مربوط به لایه میانی SiC نیز در نتایج XRD مشاهده می شود. بااین حال در سطح نمونه SPS3 (در شکل ۱۱– پ) لایه اکسیدی یکنواخت و تقریباً بدون کندگی روی سطح بوده و از اکسیداسیون و تخریب لایههای زیرین ممانعت نموده است. واکنش های شیمیایی اکسیداسیون پوشش ZrC در حین آزمون رفتگی در دمای بالا بر اساس معادلات ۷ و ۸ آورده شدهاند.

$$\begin{split} &ZrC(s) + 2O_2(g) \rightarrow ZrO_2(s) + CO_2(g) \qquad &(\forall) \\ &ZrC(s) + 3/2O_2(g) \rightarrow ZrO_2(s) + CO(g) \qquad &(\land) \end{split}$$

با بررسی تصاویر میکروسکپی سطوح رفتگی نمونههای APS و SPS3 در شکل ۱۱ به خوبی مشاهده می شود که اکسیدهای تشکیل شده روی هر دو نمونه ZrO₂ بوده و سطوح دارای حفرات و ترکهای سطحی هستند. بااین حال و با توجه تصاویر در بزرگنمایی بالاتر مشاهده می شود لایههای

اکسیدی تشکیل شده در حین رفتگی روی نمونه SPS3 (در شکل ۱۱-ت) نسبت به نمونه APS (در شکل ۱۱-ب) دارای پیوستگی بیشتر، ترک و حفرات و تخلخل کمتری میباشند. کیفیت لایه اکسیدی به طور قابلملاحظه به کیفیت پوشش ZrC اعمال شده روی سطح بستگی دارد و اعمال پوشش ZrC با کیفیت بالاتر و مقدار ترک و حفرات کمتر در نمونه SPS3 به ایجاد و تشکیل لایه اکسیدی متراکم و پیوسته روی سطح منجر شده است. تشکیل لایه اکسیدی متراکم و پیوسته تر در نمونه کد SPS3 در مقایسه با لایه اکسیدی تشکیل شده در نمونه APS، از مقاومت به نفوذ اکسیژن بیشتری برخوردار است و بهعنوان سد حرارتی در مقابل شعله فرساینده از اکسیداسیون زیر لایه و تخریب آن ممانعت به عمل می آورد. با بررسی مکانیزمهای رفتگی مشاهده می شود در پدیده فرسایش علاوه بر انجام واکنش های شیمیایی یا اکسیداسیون، سطح دچار تخریب مکانیکی و برداشت مواد به دلیل تنشرهای برشی ناشی از فشار شعله مافوق صوت نیز میشود و در واقع پدیده رفتگی پدیدهای ترموشیمیایی و مكانيكي است [۶ و ۱۵].



(الف)



شکل (۱۱): الف) تصویر ماکروسکوپی و ب) تصویر میکروسکوپی SEM با بزرگنمایی بالاتر از سطح پوشش APS، پ) تصویر ماکروسکوپی و ت) تصویر میکروسکوپی SEM با بزرگنمایی بالاتر از سطح پوشش SPS3 پس از آزمون رفتگی با شعله مافوق صوت.



همان گونه که از روابط ۵ و ۶ مشاهده می شود، در اثر واکنش با اکسیژن، ZrC اکسید شده و علاوه بر آن گازهای CO و CO نیز تولید می شوند. در واقع یکی از دلایل وجود حفرات cc) کنیز تولید می شوند. در واقع یکی از دلایل وجود حفرات cc) و CO در اثر اکسیداسیون ZrC و خروج آنها از لایه lکسیدی می باشد. با بررسی سطوح رفتگی مشاهده می شود که سطح نمونهها پس از رفتگی، بر اساس تأثیر دما و فشار شعله اکساینده از ناحیه های مختلفی تشکیل شدهاند که شامل ناحیه مرکزی^۷، ناحیه انتقالی^۸ و لبهای^۹ است [۵]. این ناحیهها شدهاند. با توجه به بالاتر بودن دما و فشار شعله در قسمت مرکزی میزان اکسیداسیون سطح و تنش مکانیکی این ناحیه بیشتر بوده و با دور شدن از مرکز به سمت لبه و با کاهش مکانیکی و کندگی کاهش می یابد. پوششهای ZrC با کیفیت بالاتر با ذرات ذوب شده و اسپلت بیشتر و تخلخل و اکسید کمتر در پوشش با روش SSPS موجب ایجاد اکسید مقاومتر در حین رفتگی پوشش روی زیر لایه گرافیتی و افزایش مقاومت آنها شده است.

0- مراجع
[۱] ع. گلشنی عجبشیر و همکاران، "پوشش دهی نانوذرات کاربید سیلیسیم (SiC) بر روی کامپوزیت کربن ـ کربن به روش رسوب دهی الکتروفورتیک (EPD)"، فصلنامه علمی پژوهشی فرآیندهای نوین در مهندسی مواد، دوره ۱۰، شماره ۳، صفحه ۱۰۳–۱۱۱۹ ۱۹۹۵.

[2] C. Hu, X. Ge, Y. Niu, H. Li, L. Huang, X. Zheng & J Sun,"Influence of Oxidation Behavior of Feedstock on Microstructure and Ablation Resistance of Plasma-Sprayed Zirconium Carbide Coating", Journal of Thermal Spray Technology, vol. 24, no. 7, pp. 1302-1311, 2015.

[3] D. J. Yao, H. J. Li, H. Wu, Q. G. Fu & X. F. Qiang, "Ablation resistance of ZrC/SiC gradient coating for SiC-coated carbon/carbon composites prepared by supersonic plasma spraying", Journal of the European Ceramic Society, vol. 36, no. 15, pp. 3739-3746, 2016.

[4] Y. Jia, H. Li, Q. Fu, Z. Zhao & J. Sun, "Ablation resistance of supersonic-atmosphere-plasma-spraying ZrC coating doped with ZrO2 for SiC-coated carbon/carbon composites", Corrosion Science, vol. 123, pp. 40-54, 2017.

[5] A. Abdollahi, N. Ehsani & Z. Valefi, "High temperature ablation-oxidation performance of SiC nanowhisker toughened-SiC/ZrB2-SiC ultra-high temperature multilayer coatings under supersonic flame", Journal of Alloys and Compounds, vol. 745, pp. 798-809, 2018.

[6] H. Wu, H. Li, Q. Fu, D. Yao, Y. Wang, C. Ma, J. Wei & Z. Han, "Microstructures and ablation Resistance of ZrC Coating for SiC-Coated Carbon/Carbon Composites Prepared by Supersonic Plasma Spraying", Journal of Thermal Spray Technology, vol. 20, no. 6, 1286-1291, 2011.

[7] B. Chen, L. Zhang, L. Cheng & X. Luan, "Viscous Flow of Silica and its Effects on Ablation of Carbon/Silicon Carbide Composites as a Liquid-Fueled Rocket Engine Nozzle", Applied ceramic Technology, vol. 8, no. 6, 1468–1474, 2011.

[8] T. Liu, Y. Niu, C. Li, X. Pan, M. Shi, X. Zheng & C. Ding, "Ablation resistance of ZrC-MoSi2/ZrC-SiC double-layered coating in a plasma flame",

همانگونه که در تصاویر شکل ۱۱– الف و پ مشاهده می شود در قسمت های مرکزی به دلیل دما و اکسیداسیون بیشتر و رفتگی مکانیکی در اثر تنش،های وارده از شعله بر سطح در حین فرسایش، بخش هایی از سطح کنده شدهاند. همچنین با بررسی و مقایسه شکلهای ۱۱– ب و ت نیز مشاهده می شود، اکسید تشکیل یافته در پوشش SPS3 (شکل ۱۱– ت) دارای تراکم و لذا پایداری و مقاومت بیشتری نسبت به اکسید تشکیل شده در سطح نمونه APS (شکل ۱۱– ب) است که منجر به مقاومت بالاتر پوشش و نرخ رفتگی جرمی و خطی کمتر نمونه SPS3 شده است. علاوه بر این در لایه اکسید سطحی به دلیل انجماد و استحاله اکسید ZrO₂ از فاز تتراگونال به مونو کلینیک که با افزایش حجم و تشکیل ترک همراه است که در شکل ۱۱ ترکها قابل مشاهده هستند. هرچه يوشش داراي كيفيت بالاتر و مقدار ترك و عيوب آن کمتر باشد، در زمان فرسایش دارای مقاومت بالاتر بوده و مقدار کندگی لایه اکسیدی سطحی نیز کاهش می یابد که این موضوع نیز به خوبی در مقایسه سطح یوشش های APS و SPS3 مشاهده می شو د.

٤- نتیجه گیری

مشاهده می شود اعمال پوشش با روش SSPS با استفاده از غلاف جامد موجب کاهش ورود هوا و میزان کمتر اکسید در پوشش می شود. علاوه بر این تزریق گاز داخلی هیدروژن موجب افزایش آنتالپی و دمای اطراف جت پلاسما و مصرف اکسیژن اتمسفر در جت پلاسما و ایجاد اتمسفر احیایی در حین پاشش می شود که منجر به تشکیل پوشش هایی با کیفیت بسیار بالاتر در مقایسه با پوشش SPA شده است. همچنین با بررسی نتایج آزمون پاشش تک عبور و پوشش های ZrC اعمال شده با روش SSPS با نرخهای مختلف گاز هیدروژن داخلی، مشاهده می شود نرخ تزریق است. ۲۰۱/۳ تأثیر بیشتری در ایجاد پوشش های با کیفیت بالاتر داشته است. گاز آرگون نایجاد پوشش های با کیفیت بالاتر داشته است. گاز آرگون نده است نیز در کاهش میزان واکنش پذیری ذرات مذاب یا نیمه مذاب با اتمسفر اطراف و کاهش اکسیداسیون آنها در زمان خروج و نشستن روی زیر لایه مؤثر می باشد. اعمال اسحاقي و همكاران

[20] Y. Zeng, S. W. Lee, L. Gao & C. X. Ding, "Atmospheric plasma sprayed coatings of nanostructured zirconia", Journal of the European Ceramic Society, vol. 22, no. 3, pp. (2002

[20] J. Zhang & V. Desai, "Evaluation of thickness, porosity and pore shape of plasma sprayed TBC by electrochemical impedance spectroscopy", Surface and Coatings Technology, vol. 190, no. 1, pp. 98-109, 2005.

٦-پی نوشت

[1] Self Healing

- [2] Pack Cementation
- [3] Vacuum Plasma Spray
- [4] Low Pressure Plasma Spray
- [5] Solid Shielding /Shrouded Plasma Spray
- [6] High Velocity Oxy-Fuel
- [7] Central Region
- [8] Transitional Region
- [9] Border Region

Corrosion Science, vol. 145, pp. 239-248, 2018.

[۹] ج. پوراسد و همکاران، "نقش پایه گرافیتی بر تشکیل ساختار گرادیان ترکیبی C/SiC طی فرایند سمانتاسیون تودهای"، فصلنامه علمی پژوهشی فرآیندهای نوین در مهندسی مواد، دوره ۱۰، شماره ۱، صفحه ۹۱–۹۸. ۱۳۹۵.

[10] A. Abdollahi, N. Ehsani & Z. Valefi, "Thermal shock resistance and isothermal oxidation behavior of C/SiCSiCnano functionally gradient coating on graphite produced via reactive melt infiltration (RMI)", Materials Chemistry and Physics, vol. 182, pp. 49-61, 2016.

[11] B. Feng, H. Li, Y. Zhang, L. Liu & M. Yan, "Effect of SiC/ZrC ratio on the mechanical and ablation properties of C/C–SiC–ZrC composites", Corrosion Science, vol. 82, pp. 27–35, 2014.

[12] H. M. Chen, Y. Xiang, S. Wang, F. Zheng, L. B. Liu & Z. P. Jin, "Thermodynamic assessment of the C–Si–Zr system", Journal of Alloys and Compounds, vol. 474, pp. 76–80, 2009.

[13] J. Xie, Y. Jia, Z. Zhao, K. Li, G. Sun, H. Li & X. Su, "A ZrC-SiC/SiC multilayer anti-ablation coating for ZrC modified C/C composites", Vaccum, vol. 157, pp. 324-331, 2018.

[14] T. Liu, L. Zheng & H.Zhang, "Effect of Solid Shield on Coating Properties in Atmospheric Plasma Spray Process", Journal of Thermal Spray Technology, vol. 25, pp. 1502-1515, 2016.

[15] D. J. Yao, H. J. Li, H. Wu, Q. G. Fu & X. F. Qiang, "Ablation resistance of ZrC/SiC gradient coating for SiC-coated carbon/carbon composites prepared by supersonic plasma spraying", Journal of the European Ceramic Society, vol. 36, no. 15, pp. 3739-3746, 2016.

[16] S.Bose, "High temperature coatings: Butterworth-Heinemann publications", 2011.

[17] J. Ilavsky, A. J. Allen, G. G. Long, S. Krueger, C. C. Berndt & H. Herman, "Influence of Spray Angle on the Pore and Crack Microstructure of Plasma-Sprayed Deposits", Journal of the American Ceramic Society, vol. 80, no. 3, pp. 733-742, 1997.

[18] M. Erfanmanesh, S. Bakhshi, M. Khajelakzay & M. Salekbafghi, "The effect of argon shielding gas at plasma spray process on the structure and properties of MoSi2 coating", Ceramics International, vol. 40, pp. 4529-4533, 2014.