DOI: 10.12442/j.issn.1002-185X.20230606

C_f/C 复合材料的 ZrB₂-SiC 基抗氧化涂层研究进展

方要华,张 治,王永新,彭 杰,张海军,刘江吴

(武汉科技大学 省部共建耐火材料与冶金国家重点实验室, 湖北 武汉 430081)

摘 要: C_f/C 复合材料具有低密度、高热导率、优秀的抗侵蚀性能和良好的抗热震性能等优点,在高超声速飞行器、飞 机刹车盘和火箭喷管等高端结构材料领域具有广阔的应用前景。然而,由于 C_f/C 复合材料的高氧化敏感性,其易产生 严重的化学烧蚀和服役性能退化等问题。在 C_f/C 复合材料表面制备 ZrB₂-SiC 基超高温陶瓷基涂层是上述问题的最有效 解决方案。基于此,本文综述了 ZrB₂-SiC 基超高温陶瓷涂层的组成/结构设计和抗氧化性能及强化机理的研究现状,系 统地分析了 ZrB₂-SiC 基陶瓷涂层常用制备方法的原理和优缺点,并且对本领域研究的未来发展方向进行了展望。 关键词: C_f/C 复合材料; ZrB₂-SiC 基陶瓷涂层; 抗氧化性能; 组成/结构设计

高超声速飞行器在再入大气层的过程中,与气流高 速摩擦而不可避免地产生剧烈的气动加热效应,导致其 头锥和机翼前缘等热端的表面温度高达1600 ℃以上^[14]。 在此类极端严苛服役条件下,具有低密度、高热导率、低 热膨胀系数、高比模量、优秀的耐烧蚀性能、高比强度、 高韧性和良好抗热震性能的碳/碳(C_f/C)复合材料^[5-7], 成为高超声速飞行器热防护部件的核心候选材料^[8-9]。此 外,由于 C_f/C 复合材料优异的高温耐磨性能,在飞机刹 车盘、航天飞机前缘和火箭喷管等航空航天领域具有广 泛的应用前景^[10]。然而,C_f/C 复合材料具有强烈的氧化 敏感性,即在温度超过 450 ℃时被快速氧化,从而产生 严重的化学烧蚀和力学性能退化现象,进而严重劣化其 在高温富氧环境的服役性能^[7,11-14]。

抗氧化涂层技术,即通过在 C_{f} C 复合材料表面制备 抗氧化涂层以保护基体,是增强 C_{f} C 复合材料在极端环 境服役性能的最有效途径之一^[15]。超高温陶瓷等非氧化 物陶瓷因其优秀的抗氧化性能和与 C_{f} C 复合材料的良 好化学相容性而被广泛用作 C_{f} C 复合材料的抗氧化涂 层。超高温陶瓷是指第四和第五副族(Hf、Zr 和 Ta 等) 过渡金属的硼化物、碳化物和氮化物,其普遍具有高熔 点(>3000 °C)、优异的抗侵蚀性能、高硬度、高比强 度/比刚度和高化学稳定性等特性^[16-17]。因此,在 C_{f} C 复合材料表面制备超高温陶瓷涂层成为本领域的研究热 点^[18-23]。常用的超高温陶瓷涂层体系包括硼化物(HfB₂、 ZrB₂和 TiB₂等)、碳化物(ZrC、TaC 和 HfC 等)及其 复合材料。其中,ZrB2由于其低密度、耐烧蚀、耐磨损和突出的中低温抗氧化性能等特点^[24],引起了研究者们的广泛关注^[17,25-26]。针对ZrB2高温抗氧化性能不佳的问题,研究人员^[27]通常采用引入第二相(SiC、MoSi2和WC等)的解决策略,从而一方面增强复合陶瓷的抗氧化性能和断裂韧性,另一方面通过抑制晶粒长大和提高扩散系数以降低烧结温度,进而促进复合陶瓷的致密化和力学性能强化^[28]。因此,ZrB2-SiC基复合陶瓷被视为C_f/C复合材料的理想热防护涂层材料。

基于此,本文总结了 ZrB₂-SiC 基复合陶瓷涂层的组成/结构设计思路,分析了其制备方法的优缺点,阐明了 抗氧化性能增强途径和机理。在此基础之上,对本领域 研究的未来发展方向做出了展望。

ZrB₂-SiC 基复合陶瓷涂层的组成/结构 设计

ZrB₂-SiC 陶瓷涂层在氧化过程中将发生式(1)~(7) 所示的化学反应。当外界温度为 700~1100 ℃时, ZrB₂ 通过氧化反应生成 ZrO₂和 B₂O₃(反应(1)),其中玻 璃态的 B₂O₃可有效地密封孔隙和愈合裂纹,从而提高涂 层的抗氧化性能。当温度超过 1100 ℃时, B₂O₃快速转 化为气态并挥发(反应(2))。Hu 等^[29]研究报道,当 温度达到 1400 ℃以上, B₂O₃的汽化速率大于其生成速 率。SiC 的氧化行为分为主动氧化和被动氧化。当温度 接近 1300 ℃时,SiC 率先被氧化(反应(3)和(4))

收稿日期: 2023-11-09

基金项目:国家自然科学基金(52372030, 52232002, 52272021, 52072274)

作者简介:方要华,女,1996年生,硕士生,武汉科技大学材料学部,湖北 武汉 430081,电话:027-68862829,E-mail: 18437923550@163.com

而在涂层表面形成硼硅酸盐玻璃相层,其可通过降低氧 扩散系数和抑制氧化层中氧化硼的挥发(反应(2))以 有效地防止基体被氧化。在1600~1700℃温度范围内,由 于 SiC 主动氧化生成气态 SiO(反应(5)),ZrB₂-SiC 陶瓷涂层的最外层被迅速氧化移除,保护层不足以覆盖 表面出现的裂纹和孔隙,使得涂层无法满足 Cr/C 复合材 料在高温下长期抗氧化的要求。因此研究认为对 ZrB₂-SiC 基陶瓷涂层进行组成和结构设计以提高其抗氧 化性能。

$ZrB_2(s)+5/2O_2(g)=ZrO_2(s)+B_2O_3(l)$	(1)
$B_2O_3(l)=B_2O_3(g)$	(2)
$SiC(s)+3/2O_2(g)=SiO_2(s)+CO(g)$	(3)
$SiC(s)+2O_2(g)=SiO_2(s)+CO_2(g)$	(4)
$SiC(s)+O_2(g)=SiO(g)+CO(g)$	(5)
$ZrO_2(s)+SiO_2(s)=ZrSiO_4(s)$	(6)
SiO ₂ (s)+1/2SiC(s)=3/2SiO(g)+1/2CO(g)	(7)
ZrBSiC 基复合陶瓷涂层的组成设计	

组成设计的基本思路是通过引入第三相物质,如硅 及硅化物和稀土氧化物等,其氧化产物可协同调控玻璃 相的含量、粘度及挥发率,从而提高 ZrB₂-SiC 基复合涂 层的抗氧化性能。

1.1.1 硅及硅化物改性

1.1

硅及硅化物,如 Si、MoSi₂和 ZrSi₂等,因其低熔点 而有利于提高玻璃相的含量,从而增强 ZrB₂-SiC 基复合 涂层的自密封性和致密度,故被用作 ZrB₂-SiC 基复合涂 层的抗氧化性能增强相。

Yao 等^[30]以 Si、B₂O₃、C 和 ZrB₂粉体为原料,采用 两步包埋法在 C_t/C 复合材料表面制备了 SiC/ZrB₂-SiC-Si 涂层,其厚度薄(120 μm)、开孔隙率低及表面微裂纹 密度低,且与基体界面结合良好。即使 1773 K 恒温氧化 处理时长超过 386 h 后,该复合材料仍处于持续缓慢增 重状态。此外, 经室温至 1773 K 的 20 次热震试验后, 复 合涂层保持完整且失重率仅为 1.53% (质量分数)。Feng 等^[31]以 ZrB₂、Si、C 和 Fe₂O₃粉体为原料, 采用两步包 埋法在 C_f/C 复合材料表面分别制备了 Fe₂O₃改性和未改 性的 SiC/ZrB₂-SiC-Si 复合涂层。氧化性能测试结果表明, 未改性的复合涂层经 1773 K 氧化处理 50 h 后的质量损 失率超过 3.36 mg·cm⁻², 而 Fe₂O₃ 改性的复合涂层经氧化 处理 150 h 后的质量损失率仍低于 0.76 mg·cm⁻²。原因是 Fe₂O₃ 作为造孔剂可促使涂层内部形成均匀的联通多孔 结构以提高 ZrB₂相的分散均匀性,有利于避免热应力集 中现象并降低涂层的裂纹密度, 从而增强其抗氧化性 能。由此可知, ZrB₂相的分散均匀性提高是 Fe₂O₃ 改性 的复合涂层具有更优秀抗氧化性能的主要原因。

Li 等^[18]结合化学气相渗透法(chemical vapor infiltration, CVI)、涂刷烧结法和包埋法在 C_f/C 复合材 料表面制备了 SiC/ZrB₂-SiC-MoSi₂ 复合涂层(图 1)。 研究结果表明,内外涂层物相分布均匀,且平均厚度分 别约为 80 和 200 μm。经 1773 K 恒温氧化处理 305 h 后, 该复合材料的质量损失率约为 0.56%。Zhou 等^[32]采用水 热电泳沉积法结合包埋法在 Cr/C 复合材料表面制备了 ZrB₂-SiC-ZrSi₂涂层。研究结果表明,该涂层结构致密, SiC、ZrSi2和 ZrB2相均呈均匀分散状态,且涂层与 Cf/C 复合材料基体形成了"机械互锁"结构,故有利于提高 其界面结合强度。经1773 K 恒温氧化处理580 h 后,该 复合材料的质量损失率仅为 1.56 mg·cm⁻²; 经 1773 K 和 室温之间 50 次循环热冲击处理后,该复合材料的增重率 为1.52 mg·cm⁻²。在此过程中,ZrSi,相被氧化生成较多 的玻璃相和 ZrSiO₄相,从而提高了涂层的抗氧化性能。 此外, ZrO2相和 ZrSiO4相的形成导致涂层材料发生体积 膨胀,从而在涂层内部产生压应力,进而促进玻璃相的 粘性流动并愈合微裂纹。





Fig.1 Schematic diagram of the SiC/ZrB2-SiC-MoSi2 composite coating preparation process^[18]

在中低温阶段,低熔点硅及硅化物的引入有利于提 高复合涂层的致密度和物相分布均匀性。但随着温度的 升高和时间的延长,玻璃相的粘度降低,导致涂层抗氧 化性能变差。因此引入此类增强相制备的复合涂层在高 温富氧环境条件的服役寿命较短。

1.1.2 稀土氧化物改性

稀土氧化物常被引入超高温陶瓷基复合材料以增强 其抗氧化性能^[33-35]。相较 SiO₂,稀土氧化物具有较高的熔 点,故可提高保护层的高温粘度并降低其挥发率。Zhang 等^[36]发现 LaB₆的引入提高了 ZrB₂-SiC 复合材料在 2400 ℃以上温度区间的抗氧化性能,原因是 LaB₆的氧 化产物 La₂Zr₂O₇可有效密封氧化层的表面微裂纹。为了 探究稀土氧化物对 ZrB₂-SiC 复合涂层抗氧化性能的影 响,Xie 等^[37]以 Si、C、ZrO₂、Lu₂O₃和 B₄C 粉体为原料, 采用包埋法分别在 C_f/C 复合材料表面原位合成了 SiC/Lu₂O₃-ZrB₂-SiC 和 SiC/ZrB₂-SiC 复合涂层并研究了 其抗氧化性能。研究结果表明,经 1500 ℃恒温氧化处理 236 h 后,SiC/ZrB₂-SiC 复合涂层的质量损失率达到 0.33 mg·cm⁻²;而 SiC/Lu₂O₃-ZrB₂-SiC 复合涂层经 1500 ℃ 保温 836 h 处理后仍未被完全氧化,对应的增重率为 0.62 mg·cm⁻²。显微结构分析结果显示,SiC/ZrB₂-SiC 复合 涂层的裂纹在氧化过程中不但未能愈合,而且随着氧化时间的延长而持续扩展,从而形成了贯穿性裂纹,进而导致涂层相邻区域的 C_f/C 复合材料被部分氧化(图 2a)。与之形成鲜明对比的是,SiC/Lu₂O₃-ZrB₂-SiC 复合涂层经相同的氧化处理后未产生大尺寸裂纹或孔隙(图 2b),原因是其氧化产物 ZrO₂、ZrSiO₄和 Lu₄Zr₃O₁₂相有效地提高了表面层的致密度和高温稳定性。第一性原理计算结果进一步证实,Zr 和 Lu 原子具有扩散进入 SiO₂网络状结构的趋势,从而通过提高 SiO₂ 网络的稳定性以增强SiC/Lu₂O₃-ZrB₂-SiC 复合涂层的抗氧化性能。

Chen 等^[38]以 ZrB₂、Si、C、B₂O₃和 La₂O₃粉体为原 料,采用包埋法在 C_f/C 复合材料表面分别制备了 SiC/ZrB₂-SiC-La₂O₃(ZSL)和 SiC/ZrB₂-SiC(ZS)复合 涂层。氧化实验结果表明,经 1500 ℃恒温氧化处理 550 h 后,ZS 和 ZSL 复合涂层的质量损失率分别为1.89% 和 0.60%,且 ZSL 复合涂层经 1600 ℃恒温氧化处理 107 h 后的质量损失率仍仅为 0.92%。此外,当 ZSL 复 合涂层经 1500 ℃至室温的 50 次循环热冲击后的增重率 仅为 0.35%。高致密度 La-Si-O 复合玻璃相层和高温稳 定相 ZrSiO₄ 的形成是 ZSL 复合涂层表现出优异的抗氧 化和抗热震性能的主要原因(图 3)。



图 2 经 1500 ℃氧化处理的 ZrB₂-SiC 和 Lu₂O₃-ZrB₂-SiC 涂层横截面的 BSE-SEM 背散射电子照片

Fig.2 Cross-sectional BSE-SEM images of the ZrB2-SiC (a) and Lu2O3-ZrB2-SiC (b) coatings after oxidation in static air at 1500 °C^[37]



图 3 ZrB₂-SiC 和 ZrB₂-SiC-La₂O₃ 涂层的抗氧化机理图

Fig.3 Schematic of oxidation protection of the two types of coated specimens: (a) ZS-coated specimen at 1500 °C for 550 h, (b) ZSL-coated specimen at 1500 °C for 550 h, (c) ZS-coated specimen at 1600 °C for 100 h, and (d) ZSL-coated specimen at 1600 °C for 107 h^[38]

高熔点稀土氧化物的引入大幅提高了玻璃相的粘度 并降低了其挥发率,故有利于提高复合涂层的抗氧化性 能。但由此产生的基体和涂层之间的热膨胀系数差异扩 大及热应力增大的问题是此类涂层氧化失效的主要 原因。

综上所述,通过组成设计途径提高涂层抗氧化性能 的机理包括以下几类:

(1)低熔点硅及硅化物在低温下率先氧化生成SiO₂ 等氧扩散系数较低的物相,从而一方面抑制氧分子向涂 层内部扩散,另一方面密封开孔隙和裂纹等缺陷,从而 提高复合玻璃相层的致密度;

(2) ZrO₂、ZrSiO₄和 Lu₄Zr₃O₁₂等高温相作为"骨架",有利于提高玻璃相层的强度和结构稳定性,而且上 述物相的原位合成过程产生体积膨胀效应和压应力,从 而促进玻璃相的流动并阻碍微裂纹的扩展,进而有效地 提高涂层的致密度;

(3)稀土氧化物作为高熔点增强相,可通过提高复合玻璃相的粘度以降低 SiO 和 B₂O₃等低熔点易挥发氧化产物。此外,稀土氧化物的引入可稳定 SiO₂ 网络结构,故有利于抑制致密复合玻璃相层的逸出造孔效应。

1.2 ZrB2-SiC 基复合陶瓷涂层的结构设计

虽然对ZrB₂-SiC基复合涂层进行组成设计可提高其 抗氧化性能,但涂层与基体间界面结合强度差及涂层剥 落和失效的问题仍然存在,从而极大地限制了ZrB₂-SiC 基复合涂层在超高温领域的应用。针对此问题,可对涂 层在组成改性基础之上进行以下两方面结构改性:其一 是引入纳米线/晶须等增强相以提高涂层和基体的界面 结合强度;其二是设计梯度涂层以克服基体与涂层之间 的热失配问题。

1.2.1 纳米线/晶须强韧化

纳米线/晶须 (如 SiC 晶须、SiC 纳米线和 HfC 纳米线 等)等增强相通过晶粒细化、拔出、裂纹桥联、分枝和偏 转等机制协同提高复合涂层的断裂韧性和界面结合强度。

SiC 晶须 (SiCw)的引入有利于减少涂层与基体间的热应力^[39]。Wang 等^[40]采用化学气相沉积法 (chemical vapor deposition, CVD)和涂刷烧结法在 SiC 包覆的 C_f/C 复合材料表面制备了 SiC_w 改性的 HfB₂-SiC-Si 涂层。研究结果表明,经 1500 ℃氧化处理 468 h 和 50 次热循环后,该复合材料的质量损失率分别为 0.88%和 4.48%,表明其具有良好的抗氧化性能。主要原因是 SiCw 通过晶须拔出和裂纹桥联等增韧机制可抑制裂纹扩展,从而克服氧化反应产生的体积膨胀,进而防止涂层开裂以提高涂层和基体间的界面结合强度 (图 4)。

Ren 等^[41]采用 CVD 和超音速等离子喷涂(supersonic plasma spraying, SAPS)法在 SiC 包覆的 C_f/C 复合材料 表面制备了含 HfC 纳米线的 ZrB₂-SiC 涂层。研究结果表 明,该涂层结构致密且内外涂层界面结合良好,纳米线 均匀地包覆在 SiC 涂层表面以形成多孔 HfC 纳米线 均匀地包覆在 SiC 涂层表面以形成多孔 HfC 纳米线 层(图 5)。相较于未掺入 HfC 纳米线的涂层(5.9 N),含 HfC 纳米线的涂层具有更高的界面结合强度(7.5 N)。主要原因是纳米线的拔出或剥离可吸收大量能量,从而 提高了复合材料的结合强度。为提高 C_f/C-HfC-ZrB₂-SiC



图 4 SiCw-HfB2-SiC-Si/SiC 涂层的 SEM 照片

Fig.4 SEM images of the SiC_w-HfB₂-SiC-Si/SiC coating: (a) cross-section, (b–c) SiC_w bridging features on the fracture surface, and (d) SiC_w pull-out features on the fracture surface^[40]



图 5 SiC 涂层表面的 HfC 纳米线 SEM 照片和 XRD 图谱 Fig.5 SEM images (a-c) and XRD pattern (d) of the prepared HfC nanowires on SiC coating^[41]

复合材料的强度和韧性,Wang 等^[42]采用多次前驱体浸渍 裂解法(precursors immersion pyrolysis, PIP)制备了 SiC 纳米线增强的 C_f/C-HfC-ZrB₂-SiC 复合材料。SiC 纳米线 的引入,使陶瓷颗粒尺寸大幅减小,并通过激活 SiC 纳米 线的拔出和裂纹偏转机制消耗更多的断裂能,从而使复合 材料的弯曲强度和断裂韧性分别提高了 21%和 28%。

纳米线/晶须等增强相通过晶须拔出和裂纹偏转等 增韧机制以阻止裂纹的扩展,从而显著地提高了复合材 料的界面结合强度和抗氧化性能,但纳米线/晶须强韧化 在应用过程中存在以下几个问题:

(1)现有纳米线/晶须改性复合涂层主要利用硅基 材料低温氧化形成的"自密封"玻璃相层以达到抑制氧 侵蚀的效果,但因此导致其抗氧化温度范围较窄及高温 抗氧化性能不佳;

(2)在高温环境的长时间服役过程中,纳米线/晶须 等微纳米结构易被氧化侵蚀,从而严重弱化其增韧效果;

(3)纳米线/晶须等难以在涂层中被均匀分散,导 致制备结构均匀且性能稳定的大尺寸及复杂形状制品面 临严重困难。

1.2.2 梯度涂层设计

梯度涂层设计即利用多层涂层的相互补偿和协同作 用形成梯度涂层材料。该方法可有效克服基体与涂层 间的热失配问题,从而提高涂层的综合热防护和抗氧化 性能。

Yao 等^[43]采用包埋法、涂刷烧结法和 CVD 法依次 制备了 SiC/ZrB₂-SiC/SiC 复合涂层。抗氧化性能测试结 果表明,经1773 K 恒温氧化处理 217 h 后,该复合材料的质量损失率仅为 0.56%;经 1773 K 至室温的 50 次热循环后,其增重率为 0.5%。为增强涂层在 1100~1500 ℃ 宽温域内的抗氧化性能,Hu 等^[44]采用 CVD 法和刷涂烧结法在 C_f/C 复合材料表面制备了 SiC/ZrB₂-SiC/SiC 复合涂层。研究结果表明,涂层间界面结合良好且不存在大尺寸裂纹或间隙(图 6)。该复合材料经 1100 和 1300 ℃恒温氧化处理 114 h 后的质量损失率分别为 0.36 和 1.65 mg·cm⁻²;经 1500 ℃恒温氧化处理 68 h 后,其质量损失率为 3.45 mg·cm⁻²。其中,SiC 内层作为过渡层有效地降低了 C_f/C 复合材料和 ZrB₂-SiC 中间层之间的热失配度,SiC 外层则发挥了抑制 B₂O₃挥发和提高颗粒间结合强度的双重作用。

为了提高涂层与基体之间的界面结合强度, Ren 等^[45] 采用两步包埋法在 C_f/C 复合材料表面制备了厚度为 200 μm 的 ZrB₂-SiC 梯度涂层。研究结果表明,该梯度 涂层内 ZrB₂相含量随涂层深度增加而呈下降趋势。该复 合材料经1773 K 恒温氧化处理207h后的质量损失率约 为 4.56 mg·cm⁻²,证明其具有优秀的抗氧化性能。主要 原因是内外涂层间成分梯度界面的形成有效降低了涂层 与基体的热失配。采用相同的思路,Li 等^[46]制备了 SiC-Si/SiC-Si-ZrB₂/SiC-MoSi₂-ZrB₂-Si 复合涂层。实验结 果表明,由于稳定的ZrSiO₄-SiO₂复合相的形成,该复合 材料经1773 K 氧化处理550 h 后仍未发生失重,而经 1873 K,200 h 和 1953 K,50 h 恒温氧化产生的失重率 分别为1.56%和2.44%。





综上所述,合理的纳米线/晶须增韧和梯度组成/结构设计可有效地防止因热膨胀系数不匹配而产生的涂层 脱落和开裂等问题,从而提高 ZrB₂-SiC 基复合涂层的抗 氧化性能。但目前对于梯度涂层材料的选择缺乏理论指 导且涂层间的结合强度优化机理尚不明晰。

2 ZrB₂-SiC 基复合陶瓷涂层的制备方法

ZrB₂-SiC 基复合陶瓷涂层现有的制备方法包括包埋 法^[47]、涂刷烧结法^[40]、等离子喷涂法^[48]和浸渍-碳化^[49] 联合气相渗硅法等。

2.1 包埋法

包埋法(pack cementation, PC)的原理是首先使用 制备涂层用的原料粉体包埋 C_f/C 复合材料,随后进行高 温处理使其部分渗入 C_f/C 复合材料或与其表层发生化 学反应形成涂层^[50]。包埋法具有设备要求低和操作简单 等优点,且其制备的涂层与基体形成较强的化学键合和 梯度界面^[19-20],故有利于克服涂层和基体间的热失配 问题。

Yao^[51]等以 Si、MoSi₂、ZrB₂、C和 Al₂O₃粉体为原 料,采用两步包埋法在 C_f/C 复合材料表面制备了厚度为 60~80 µm 的 SiC/ZrB₂-SiC-MoSi₂复合涂层。研究结果表 明,该涂层结构致密,仅有少量因急冷产生的微裂纹。该 复合材料经 1773 K 恒温氧化处理 510 h 后的质量损失率 仅为 0.5%。在此基础上,Fu^[21]等首先采用预氧化处理和 CVD 法制备含 SiC 纳米线的内涂层,然后采用相同方法 制备了 ZrB₂-SiC-MoSi₂外涂层。研究结果表明,引入 SiC 纳米线后,该涂层内不再产生贯穿性裂纹。经 1773 K 恒 温氧化处理 124 h 后,该复合材料的质量损失率仅为 1.1 mg·cm⁻²,表明其具有优良的抗氧化性能。这是由于 预氧化处理可促进涂层材料渗透到 C_f/C 复合材料内,且 其生成的 SiC 纳米线通过增韧机制可阻碍涂层内贯穿性 裂纹的形成,从而提高了涂层的抗氧化性能。

高成本的 ZrB2 粉体常用作制备 ZrB2-SiC 基涂层的

原料^[31,38,51]。为了降低生产成本和提高涂层的抗氧化性 能,Li等^[52]以ZrC、B₄C和Si粉体为原料,采用包埋法 在 C_f/C 复合材料表面原位合成了 ZrB₂-SiC 涂层。研究 结果表明,复合涂层厚度约为 200 µm 且无大尺寸孔隙 和贯穿性裂纹。经1773 K 恒温氧化处理 216 h 后, 该复 合材料的质量损失率仅为 0.15%。在此基础上, Li 等^[53] 采用相同的原料和制备方法,在C₄C复合材料表面制备 了 SiC-ZrB₂-ZrC 三元涂层。该涂层致密度较差且存在微 裂纹和孔隙。经1673K氧化处理221h后,该复合材料 的增重率为 1.07%。Ren^[54]等以 Si、B₂O₃、ZrO₂和 C 粉 体为原料,采用两步包埋法在 Cr/C 复合材料表面原位合 成了 SiC/ZrB₂-SiC 复合涂层(图 7)。研究结果表明,该 涂层存在微裂纹,主要原因是不同物相在重力作用下的 沉淀速率不同,ZrB,相在涂层内部存在分布不均匀的现 象,导致应力集中产生微裂纹。氧化实验结果表明,该 复合材料在1773 K 恒温氧化处理550h 后,质量损失率 仅为0.22%,证实其具有出色的抗氧化性能。

包埋法制备的 ZrB₂.SiC 基复合涂层结构致密且与基体或过渡层之间界面结合强度较高,但其仍存在以下几点不足:

(1)包埋法所需加工温度较高,易对基体内部结构 造成较大损伤,导致其力学性能衰退;

(2)包埋法制备涂层的成分均匀性较差且厚度较薄,难以覆盖基体表面;

(3)包埋法需在密闭的容器内进行,因而限制了所 制备复合材料的形状和尺寸。

2.2 涂刷烧结法

涂刷烧结法首先将原料、粘结剂和稀释剂经球磨混 合制成浆料,然后将浆料直接涂刷在基体表面,最后经 干燥和烧结处理制备涂层。涂刷烧结法具有工艺简单和 成本低廉的特点。

Zhou 等^[55]以 ZrB₂、SiC 和 Al₂O₃ 粉体为原料,采用 涂刷烧结法在 SiC 包覆的 C_f/C 复合材料表面制备了



图 7 ZrB₂-SiC 外涂层的制备流程示意图 Fig.7 Illustration of the preparation of the outer ZrB₂-SiC coating^[54]

ZrB₂-SiC 涂层,其厚度可通过调整涂刷时间和涂刷次数 进行控制。研究结果表明,该涂层结构疏松且存在孔隙 和微裂纹,这是粘结剂在高温下的分解和涂层与基体之 间热膨胀系数差异所共同导致的。经 1773 K 氧化处理 18 h 和 20 次热冲击循环后,该复合材料的质量损失率分 别为 1.8%和 4.6%。表明其抗氧化性能较差,孔隙和微 裂纹的形成是涂层失效的主要原因。为了降低涂层与基 体间的热失配度,Ren 等^[56]采用涂刷烧结法和渗硅法在 SiC 包覆的石墨表面制备了 La₂O₃ 改性的 ZrB₂-SiC 涂 层。研究结果表明,该复合材料在 1800 ℃恒温氧化处理 30 min 后的增重率为 3.85 mg·cm⁻²,在 1500 ℃至室温热 冲击循环 30 次后的增重率为 6.49 mg·cm⁻²。La₂O₃ 的引 入降低了 ZrB₂-SiC 涂层的热膨胀系数,有利于降低热应 力集中以抑制裂纹萌生和扩展。

原位合成反应可降低生产成本并提高涂层抗氧化性 能^[57]。Krishnarao等^[58]采用涂刷烧结法分别在 C_f/C 复合 材 料 表 面 原 位 合 成 / 烧 结 制 备 了 ZrB₂-SiC 和 ZrB₂-SiC-B₄C-YAG 涂层。研究结果表明,由于涂层前驱 体以浆料形式涂刷,涂层与基体之间主要以物理结合为 主导致其界面结合强度较差。同时 ZrB₂-SiC 涂层表面存 在局部裂纹,主要原因是原料粉体的团聚/烧结及热处理 冷却过程中热应力过大导致裂纹的形成。Zhang 等^[59]以 Si、ZrB₂、Mo 粉体和硅溶胶为原料,采用涂刷烧结法在 SiC 包 覆 的 C_f/C 复合材 料表面原位合成制备了 ZrB₂-MoSi₂涂层。氧化性能测试结果表明,该复合材料 在 1273 和 1773 K氧化 30 和 10 h 后的质量损失率分别 为 5.3%和 3.0%。

涂刷烧结法具有生产成本低和操作简单,制品形状 和尺寸不受限制等优点,故具有工业化应用前景。但所 制备涂层的孔隙率较高且与基体界面结合强度低,可通 过提高浆料的固含量和流动性以解决此问题。

2.3 等离子喷涂法

等离子喷涂法作为热喷涂法的重要分支之一,是以 等离子弧为能量源,将喷涂料加热至熔融或半熔融状态,再借助高速气流介质将喷涂料迅速沉积至冷态基体 表面,使液滴凝固并收缩从而形成致密涂层。相较其它 制备方法,等离子喷涂法具有对基体损伤小、效率高和 涂层厚度精确度高等优点,故适用于制备 C_f/C 复合材料 表面的超高温陶瓷涂层^[22-23]。等离子喷涂法是一类应用 广泛且成熟的涂层制备方法,除大气等离子喷涂法 (atmospheric plasma spraying, APS)外,还包括真空等 离子喷涂法 (vacuum plasma spraying, VPS)、低压等 离子喷涂法 (low pressure plasma spraying, LPPS)和 SAPS^[48]等多种改进方法。

Ma 等^[60]以 ZrB₂、SiC 和 Y₂O₃ 粉体为原料,采用 APS 法在 C_f/C 复合材料表面制备了质量分数 10%Y₂O₃ 改性的 ZrB₂-SiC 涂层。经 1450 ℃氧化处理 10 h 后,该 复合材料的质量损失率高达 5.77%。Hao 等^[25]以 ZrB₂、 SiC、Al₂O₃和 Si 粉体等原料,采用 APS 法分别在 SiC 内层包覆的 C_f/C 复合材料表面制备了 ZrB₂-20vol%SiC-10vol%Al₂O₃(ZSA)和 ZrB₂-20vol%SiC-10vol%Si(ZSS) 涂层。研究结果表明,ZSA 和 ZSS 涂层结构相对致密且 厚度分别为 50 和 65 μm,但内部均存在小孔隙。由于低 熔点相 Si 的存在,ZSS 涂层的结构更致密。Sun^[61]等采 用 APS 法在 SiC-Al₂O₃ 包覆的 C_f/C 复合材料表面制备了 SiO₂-ZrB₂-SiC 涂层。实验结果表明,由于 SiO₂ 的熔点 远低于 ZrB₂和 SiC,因此在相同喷涂参数下,混合粉体 中的 SiO₂ 比 ZrB₂和 SiC 更易熔化,有利于半熔化或未 熔化粒子的形变粘附,并可抵消飞溅物间重叠产生的空 隙。因此,SiO₂可提高复合涂层的致密度并释放沉积过 程中积累的残余应力。但过量的 SiO₂将在涂层最外层形 成致密的氧化层并阻碍气体产物向外扩散,导致涂层内 部局部压力增大,因而在涂层表面形成孔隙甚至裂纹。

Zhang 等^[62]结合 SAPS 法和反应熔体渗透法 (RMI) 在 C_f/C 复合材料表面制备了 ZrB₂-SiC-ZrC 涂层。首先 采用 SAPS 法在 C_f/C 复合材料表面制备 ZrB₂-Si-ZrC 预 涂层, 然后以 Si、ZrC 和 B₄C 粉体为原料, 采用 RMI 法制备 ZrB₂-SiC-ZrC 涂层(图 8)。研究结果表明, ZrB₂-Si-ZrC 预涂层表面较粗糙且存在少量微孔,同时其 与 C₄/C 复合材料基体之间存在间隙, 表明它们之间的界 面相容性和结合强度较差,热膨胀系数不匹配是间隙产 生的主要原因。相较之下,经反应熔体渗透法制备的 ZrB₂-SiC-ZrC 涂层表面光滑致密。在反应熔渗过程 中,Si与C_f/C复合材料发生化学反应以提高其界面相容 性。此外,ZrC、B₄C 与 Si 粉体原位合成了 ZrB₂和 SiC 相。随着温度的升高,硅熔体的粘度不断下降,并将 ZrB2 和 ZrC 颗粒随液态 Si"输送"至 ZrB2-Si-ZrC 预涂层内 以填充孔隙和裂纹。Li 等^[63]采用 VPS 法在石墨表面制 备了孔隙率为15%~20%的ZrB2-SiC-WB复合涂层。研究 结果表明,复合涂层由熔融和半熔融颗粒组成,其存在

ZrB₂、SiC、WB 和(Zr, W)B₂4 种物相。当WB 的掺杂量 为 10mol%时,该涂层在 1500 ℃氧化处理 6 h 后的增重 率约为 18.9%,表明 WB 的引入可有效地提高其抗氧化 性能。主要原因是 WB 的氧化产物 WO₃ 降低了硼硅酸盐 玻璃相的挥发速率,有利于提高玻璃相层的稳定性。

在等离子喷涂过程中,涂层与基体之间以物理结合 为主。由于熔融颗粒凝固速率较高导致涂层间易产生孔 隙,因此等离子喷涂法存在致密度较低和结合强度不足 等共性问题。通过优化等离子喷涂工艺参数,可以减少 此类涂层缺陷的产生以提高涂层质量。

2.4 浸渍-碳化联合气相渗硅法

浸渍-碳化法是将碳纤维预制体放入前驱体浸渍液 中,利用压力差促使浸渍液流入预制体内部,再对其进 行加压处理使得浸渍液渗透并填充预制体内部的孔 隙,随后经高温处理将液相浸渍液转变为固相填充 物,最后经过高温处理使预制体碳化及烧结以形成涂 层。由于预制体在高温碳化过程中必然发生体积收缩从 而产生高体积分数的孔隙,因此该浸渍-碳化过程须重复 多次。气相渗硅法的原理是,首先在高真空度和高温环 境中将硅熔化并蒸发产生硅蒸汽,再将其渗入 C_f/C 复合 材料并与之反应生成 SiC。此方法具有可控性高、效率 高和制品厚度均匀等优点。

Zhou 等^[64]以热固型酚醛树脂溶液、ZrB₂和 Si 粉体 为原料,采用浸渍-碳化联合气相渗硅法在 Cr/C 复合材 料表面制备了 ZrB₂-SiC 涂层。氧化性能测试结果表明, 该复合材料经 1500 ℃恒温氧化处理 40 h 后的增重率约 为 10 mg·cm⁻²。酚醛树脂在高温下分解成碳,其再与硅 原位反应形成 SiC 相。硅用来填充孔隙和形成 SiC 相以



图 8 ZrB₂-SiC-ZrC 陶瓷涂层的形成原理示意图

Fig.8 Schematic diagram of the formation process for ZrB2-SiC-ZrC ceramic coating^[62]

提高涂层与基体间的界面结合强度。在此基础上, Shi 等^[65] 首先以 Mo、Zr、Si 和 B 粉体为原料,采用自蔓延高温 合成法(SHS)制备了 60%ZrB₂-MoSi₂复合粉体,然后 分别以 SHS 法合成的复合粉体和商业粉体为原料,采用 气相渗硅法在 C_f/C-SiC 复合材料表面制备了 ZrB₂-MoSi₂-SiC-Si 涂层并对比其抗氧化性能。研究结果 表明,经1500 ℃恒温氧化处理 62 h 后,前者的质量损 失率为 0.28%,比后者的质量损失率低 32%。前者抗氧 化性更好的主要原因是 SHS 法合成的复合粉体具有更 高的氧化稳定性和烧结活性。

熔盐法合成的 ZrB₂ 粉体具有纯度较高且尺寸分布 较均匀的特点^[66-67],有助于提高 ZrB₂相在涂层内的分散 均匀性。Zhou 等^[68]以 ZrO₂和 B 粉体为原料,摩尔比为 1:1 的 KCl/NaCl 复合盐为反应介质,首先采用熔盐法合 成了 ZrB₂粉体,然后采用浸渍-碳化联合气相渗硅法制备 了 ZrB₂-SiC-Si/SiC-Si 涂层(图9)。研究结果表明,ZrB₂ 和 SiC 相均匀分布在 Si 网络之内并形成镶嵌状界面。经 1773 K 恒温氧化处理 500 h 后,该复合材料的增重率为 1.14%; 经 1973 K 氧化处理 78 h 后,其质量损失率为 1.16%。复合硅酸盐玻璃相层的形成以及 ZrSiO₄和 ZrO₂ 等高温稳定相的存在,是涂层呈现良好的抗氧化效果的 主要原因。此外,涂层在氧化过程中产生体积膨胀效应, 有利于阻止裂纹扩展并进一步提高其抗氧化性能。 浸渍碳化法可精确控制物相含量,有效提高 ZrB₂ 相的分布均匀性,而气态渗硅法有利于提高预制涂层的 致密度且提高涂层与 C_f/C 复合材料的界面结合强度。因 此,将两种方法结合使用有利于协同发挥其各自的优 势,从而制备出抗氧化性能良好的ZrB₂-SiC 基复合涂层。

2.5 其它制备方法

增材制造(additive manufacturing, AM)是根据叠 加成型原理实现零件制造的制备方法,包括激光近净成 型法(laser engineered net shape, LENS)、选区激光熔 融法(selective laser melting, SLM)^[69-70]和选区激光烧 结法(selective laser sintering, SLS)^[71-72]等,其具有加 工速度快、成形精度高、原料利用率高和可定制具有复 杂形状的制品等优点。其中,SLM 法是目前唯一可工业化 应用的增材制造方法。目前已有研究者^[73]采用 SLM 法在 金属表面制备 ZrB_2 基超高温陶瓷涂层,但尚无增材制造 C_f/C 复合材料/超高温陶瓷涂层的报道。

King 等^[73]以 ZrB₂、ZrC、B₄C 粉体为原料,采用 SLM 法在金属钨(W)基体表面制备了致密的 ZrB₂-ZrC-C 三 元共晶超高温陶瓷涂层。研究结果表明,该涂层完整度 较高,但其与基体界面处存在明显开裂现象。涂层与基 体之间的热膨胀系数失配是其界面结合强度较差的主要 原因。根据涂层组成/结构的分析结果可知,基体-涂层 界面区域存在较多尺寸细小的 ZrB₂ 晶粒,而在涂层表面



图 9 熔盐合成法制备 ZrB2粉体和气相渗硅法在 Cr/C 复合材料表面制备 ZrB2-SiC-Si/SiC-Si 涂层的流程图

Fig.9 Diagrams of preparation process of ZrB₂ powders by molten salt synthesis method (a) and ZrB₂-SiC-Si/SiC-Si coating on C_f/C composites by gaseous silicon infiltration (b)^[68]

区域的 ZrB₂ 晶粒尺寸较大。该现象表明, SLM 法沿 Z 轴方向的高温度梯度对 ZrB₂ 相的晶粒生长速率具有显 著的影响。该研究为设计和制备具有梯度结构的超高温 陶瓷涂层提供了新的思路和可行方法。

虽然采用增材制造法在 C_f/C 复合材料表面制备陶 瓷涂层暂无报道,但金属表面 ZrB₂基陶瓷涂层的成功制 备预示了该方法的可行性。

3 总结与展望

近年来,综合性能优异的 C_f/C 复合材料在高超声速 飞行器等航空航天领域具有广泛的应用。提高 C_f/C 复合 材料抗氧化性能最普遍且有效的方法是制备超高温陶瓷 涂层。本文综述了 C_f/C 复合材料表面 ZrB₂-SiC 基涂层 的最新研究进展,重点介绍了 ZrB₂-SiC 基陶瓷涂层的组 成/结构设计和制备方法。虽然目前针对 ZrB₂-SiC 基涂 层的研究取得了显著进展,但是在理论研究和生产应用 方面仍有很多问题亟待解决。基于此,开展下列领域的 研究有望取得突破性进展。

 1)优化材料组成/结构。高熵陶瓷的"鸡尾酒"效 应有望解决陶瓷本征脆性带来的断裂韧性差等问题,且 高熵硼化物陶瓷的抗氧化性能整体上高于单组分硼化 物,因此,在 C_f/C 复合材料表面制备高熵硼化物陶瓷涂 层具有巨大的应用潜力。一方面,可结合第一性原理计 算深入研究高熵陶瓷涂层的组成元素选择机理;另一方 面,通过合理的组成/结构设计开发高熵梯度涂层,实现 单组分硼化物到多组分硼化物的成分梯度变化,从而有 效地解决基体与涂层间的热失配问题。

2)改进制备方法和技术。为获得结构均匀致密、性 能优异且成本较低的涂层,迫切需要加大对现有制备方 法的改进和升级,以开发出低能耗、高效率和绿色环保 的制备方法。将增材制造法的优点和超高温陶瓷涂层的性 能特点相结合,有望克服现有制备方法的缺点以实现复杂 形状涂层的"一步"成形并提高陶瓷涂层的综合性能。

3)优化测试/表征方法。当前常用的静态抗氧化测试与 C_f/C 复合材料的真实服役环境相差甚远。风洞试验可提供高温、震动及高速气流冲刷以最大限度地模拟真实服役环境,其实验结果的精确度较高。但由于此方法运行和维护成本较高,难以在该研究领域进行应用和推广,因此可在现有实验基础上,借鉴风洞实验的优点以优化模拟条件并开发新的服役测试平台。此外,可结合多物理场有限元模拟涂层氧化过程中的温度场和应力场以探究裂纹形成机理,同时将涂层界面结合强度纳入涂层质量评价体系。

4) 完善理论并建立抗氧化机理模型。目前对改性用 第三组分的选择缺少理论指导,通过第一性原理计算研 究改性物相选择原则并建立相应的抗氧化机理模型,从 而为实验探究指引方向。

参考文献 References

- Gao Zenghua, Xu Jingjun, Zhang Zhongwei et al. Corrosion Science[J], 2013, 76: 182
- [2] Squire T H, Marschall J. Journal of the European Ceramic Society[J], 2010, 30(11): 2239
- [3] Yang Yazheng, Yang Jialing, Fang Daining. Applied Mathematics and Mechanics[J], 2008, 29(1): 51
- [4] Tang Sufang, Hu Chenglong. Journal of Materials Science & Technology[J], 2017, 33(2): 117
- [5] Jin Xiaochao, Fan Xueling, Lu Chunsheng et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2018, 38(1): 1
- [6] Qanati Mahdi Valinejad, Rasooli Ali. Ceramics International[J], 2021, 47(19): 26808
- [7] Jacobson N S, Curry D M. Carbon[J], 2006, 44(7): 1142
- [8] Xu Yingjie, Zhang Pan, Lu Huan et al. Composite Structures[J], 2015, 133: 148
- [9] Corral E L, Loehman R E. Journal of the American Ceramic Society[J], 2008, 91(5): 1495
- [10] Park Soo Jin. Carbon Fibers[M]. Singapore: Springer, 2018: 279
- [11] Mouritz A P, Feih S, Kandare E et al. Composites Part A: Applied Science and Manufacturing[J], 2009, 40(12): 1800
- [12] Jia Yujun, Li Hejun, Yao Xiyuan et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2018, 38(4): 1046
- [13] Ren Xuanru, Lv Junshuai, Li Wei et al. Journal of Advanced Ceramics[J], 2020, 9(6): 703
- [14] Zhu Xiaofei, Zhang Yulei, Su Yangyang et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2021, 41(1): 114
- [15] Fu Qiangang, Zhang Pei, Zhuang Lei et al. Journal of Materials Science & Technology[J], 2022, 96: 31
- [16] Binner Jon, Porter Matt, Baker Ben et al. International Materials Reviews[J], 2019, 65(7): 389
- [17] Fahrenholtz W G, Hilmas G E. Scripta Materialia[J], 2017, 129: 94
- [18] Li Tao, Zhang Yulei, Li Jiachen et al. Corrosion Science[J], 2022, 205: 110419
- [19] Feng Tao, Li Hejun, Fu Qiangang et al. Corrosion Science[J], 2011, 53(12): 4102
- [20] Zhang Yulei, Hu Zhixiong, Ren Jincui et al. Corrosion Science[J], 2014, 86: 337
- [21] Fu Qiangang, Jing Junyi, Tan Biyi et al. Corrosion Science[J], 2016, 111: 259
- [22] Sun Le, Fu Qiangang, Fang Xiangqing et al. Surface and Coatings

Technology[J], 2018, 352: 182

- [23] Wang Changcong, Li Kezhi, Huo Caixia et al. Surface and Coatings Technology[J], 2018, 348: 81
- [24] Stanley R L, Elizabeth J O, Michael C H et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2002, 22: 2757
- [25] Hao Jianjie, Li Jiayan, Zou Binglin et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2022, 42(5): 2097
- [26] Zou Xu, Fu Qiangang, Liu Lei et al. Surface and Coatings Technology[J], 2013, 226: 17
- [27] Han Jiecai, Hu Ping, Zhang Xinghong et al. Composites Science and Technology[J], 2008, 68(3–4): 799
- [28] Chu Yanhui, Jing Siyi, Chen Jikun. Ceramics International[J], 2018, 44(6): 6681
- [29] Hu Ping, Guolin Wang, Wang Zhi. Corrosion Science[J], 2009, 51(11): 2724
- [30] Yao Xiyuan, Li Hejun, Zhang Yulei et al. Ceramics International[J], 2012, 38(3): 2095
- [31] Feng Tao, Li Hejun, Hu Manhong et al. Ceramics International[J], 2016, 42(1): 270
- [32] Zhou Lei, Fu Qiangang, Huo Caixia et al. Ceramics International[J], 2018, 44(12): 14781
- [33] Jayaseelan Daniel Doni, Zapata-Solvas Eugenio, Brown Peter et al. Journal of the American Ceramic Society[J], 2012, 95(4): 1247
- [34] Yao Xiyuan(姚西媛), Chen Miaomiao(陈苗苗), Feng Guanghui (冯广辉). Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料 与工程)[J], 2020, 49(1): 241
- [35] Li Xueying(李学英), Zhang Xinghong(张幸红), Han Jiecai(韩杰 才) et al. Rare Metal Materials and Engineering(稀有金属材料 与工程)[J], 2011, 40(5): 820
- [36] Zhang Xinghong, Hu Ping, Han Jiecai et al. Scripta Materialia[J], 2007, 57(11): 1036
- [37] Xie Wei, Fu Qiangang, Cheng Chunyu et al. Corrosion Science[J], 2021, 192: 109803
- [38] Chen Miaomiao, Li Hejun, Yao Xiyuan et al. Journal of Alloys and Compounds[J], 2018, 765: 37
- [39] Du Bin, Hong Changqing, Qu Qiang et al. Ceramics International[J], 2017, 43(12): 9531
- [40] Wang Tianying, Luo Ruiying. Ceramics International[J], 2018, 44(11): 12370
- [41] Ren Jincui, Zhang Yulei, Zhang Pengfei et al. Surface and Coatings Technology[J], 2017, 311: 191
- [42] Wang Weiyan, Fu Qiangang, Tan Biyi. Journal of Alloys and Compounds[J], 2017, 726: 866
- [43] Yao Xiyuan, Li Hejun, Zhang Yulei et al. Corrosion Science[J],

2012, 57: 148

- [44] Hu Chenglong, Tang Sufang, Pang Shengyang et al. Corrosion Science[J], 2019, 147: 1
- [45] Ren Xuanru, Li Hejun, Chu Yanhui et al. Ceramics International[J], 2014, 40(5): 7171
- [46] Li Helun, Yao Xiyuan, Zhang Yulei et al. Transactions of Nonferrous Metals Society of China[J], 2013, 23(7): 2094
- [47] Zhang Bei, Yi Maozhong, Ning Yao et al. Corrosion Science[J], 2022, 200: 110223
- [48] Zhuang Lei, Fu Qiangang, Li Hejun. Carbon[J], 2017, 124: 675
- [49] Singh Shiv, Yin Jie, Lun Feng et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2020, 40(5): 2245
- [50] Ni Dewei, Cheng Yuan, Zhang Jiaping et al. Journal of Advanced Ceramics[J], 2021, 11(1): 1
- [51] Yao Xiyuan, Li Hejun, Zhang Yulei et al. Journal of Materials Science & Technology[J], 2014, 30(2): 123
- [52] Li Lu, Li Hejun, Yin Xuemin et al. Journal of Alloys and Compounds[J], 2015, 645: 164
- [53] Li Lu, Li Hejun, Shen Qingliang et al. Ceramics International[J], 2016, 42(11): 13041
- [54] Ren Xuanru, Li Hejun, Chu Yanhui et al. Surface and Coatings Technology[J], 2014, 247: 61
- [55] Zhou Shanbao, Qi Yushi, Wang Peng et al. Advances in Applied Ceramics[J], 2017, 116(8): 462
- [56] Ren Yan, Qian Yuhai, Xu Jingjun et al. Materials Chemistry and Physics[J], 2020, 251: 123157
- [57] Ren Xuanru, Li Hejun, Fu Qiangang et al. Ceramics International[J], 2014, 40(7): 9419
- [58] Krishnarao R V, Alam M Z, Das D K. Corrosion Science[J], 2018, 141: 72
- [59] Zhang Wuzhuang, Zeng Yi, Gbologah Lemuel et al. Transactions of Nonferrous Metals Society of China[J], 2011, 21(7): 1538
- [60] Ma Hanchun, Miao Qiang, Liang Wenping et al. Ceramics International[J], 2021, 47(5): 6728
- [61] Sun Shijie, Ma Zhuang, Liu Yanbo et al. Surface and Coatings Technology[J], 2020, 381: 125132
- [62] Zhang Yulei, Wang Haohao, Li Tao et al. Ceramics International[J], 2018, 44(3): 3056
- [63] Li Chong, Niu Yaran, Liu Tao et al. Corrosion Science[J], 2019, 155: 155
- [64] Zhou Haijun, Gao Le, Wang Zhen et al. Journal of the American Ceramic Society[J], 2010, 93(4): 915
- [65] Shi Huilun, Zhang Menglin, Zhou Lei et al. Surface and Coatings Technology[J], 2022, 447: 128838
- [66] Zeng Yuan, Liang Feng, Liu Jianghao et al. Materials[J], 2018,

11(10): 1811

- [67] Zeng Yuan, Liu Jianghao, Liang Feng et al. Journal of the American Ceramic Society[J], 2019, 102: 2426
- [68] Zhou Lei, Fu Qiangang, Hu Dou et al. Corrosion Science[J], 2021, 183: 109331
- [69] Olakanmi E O, Cochrane R F, Dalgarno K W. Progress in Materials Science[J], 2015, 74: 401
- [70] Maconachie Tobias, Leary Martin, Lozanovski Bill et al.

Materials & Design[J], 2019, 183: 108137

- [71] Wu Weijian, Zou Yang, Li Chenhui et al. Ceramics International[J], 2023, 49(2): 1624
- [72] Li Zhi, Chen Qianyi, Jiao Bing et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2023, 43(3): 1230
- [73] King Derek, Middendorf John, Cissel Kathleen et al. Ceramics International[J], 2019, 45(2): 2466

Research Progress of ZrB₂-SiC Based Anti-oxidation Coatings of C_f/C Composites

Fang Yaohua, Zhang Zhi, Wang Yongxin, Peng Jie, Zhang Haijun, Liu Jianghao (The State Key Laboratory of Refractories and Metallurgy, Wuhan University of Science and Technology, Wuhan 430081, China)

Abstract: Owing to their outstanding properties including low density, high thermal conductivity, good ablation and thermal-shock resistances, C_{f}/C composites have great potentials in various high-end structural application fields such as hypersonic aircraft, aircraft braking systems and rocket nozzles. However, the high oxidation sensitivity of C_{f}/C composites generally causes some severe problems including serious chemical ablation and significant degradation of service performances. To address these problems, the preparation of ZrB_2 -SiC-based ultra-high temperature ceramics (UHTCs) coatings on the surface of C_{f}/C composites is the most effective solution so far. Consequently, this paper reviewed the recent progress in the topics of compositional/microstructural modifications of ZrB_2 -SiC-based ceramic coatings were summarized. Based on this, the prospects of the promising directions of research and the technique development of this field were forecasted. **Key words:** C_{f}/C composites; ZrB_2 -SiC-based ceramic coatings; oxidation resistance; compositional and microstructural modifications

Corresponding author: Liu Jianghao, Ph. D., Associate Professor, The State Key Laboratory of Refractories and Metallurgy, Wuhan University of Science and Technology, Wuhan 430081, P. R. China, E-mail: liujianghao2014@wust.edu.cn