# Mo-Si涂层 C/SiC复合材料的氧化性能

# 闫志巧 熊翔 肖鹏 陈峰 黄伯云

(中南大学粉末冶金国家重点实验室,长沙 410083)

文 摘 采用刷涂法在 C/SIC复合材料表面制备 Mo - Si抗氧化涂层,研究涂层的微观结构、氧化性能和 热震性能。结果表明,涂层中存在微裂纹等缺陷,物相组成为 MoSi, SD<sub>2</sub>、SIC和 Si, 1 400 氧化时,微裂纹等 缺陷迅速愈合。单层 Mo - Si涂层试样经 5 h氧化后,失重率高达 5.90%,贯穿裂纹是涂层失效的主要原因。 三层 Mo - Si涂层试样经 140 h氧化后,失重率仅为 1.37%,失重速率为 3.80 ×10<sup>-5</sup> g/( $cm^2$ ·h)。在 1 400 ↔ 100 的热震过程中,涂层保持完整,热震 50次的失重率为 0.34%。经 25次和 50次热震后,涂层试样的弯曲 强度保持率分别为 90.30%和 74.56%。三层涂层具有优异的抗氧化和抗热震性能,这与涂层的制备工艺和结 构密切相关。

关键词 C/SIC复合材料,刷涂,抗氧化涂层,抗热震性能

# Oxidation Behavior of Mo - Si Coated C/SiC Composites

Yan Zhiqiao Xiong Xiang Xiao Peng Chen Feng Huang Boyun

(State Key Laboratory of Powder Metallurgy, Central South University, Changsha 410083)

Abstract Mo - Si coatings are prepared on the surface of C/SiC composites by slurry painting The microstructure, oxidation behavior and thermal shock property are investigated The results show that the coating is composed of MoSi<sub>2</sub>, SiC<sub>2</sub>, SiC and Si and defects such as cracks are observed However, they are quickly self-sealed when oxidized at 1 400 . For single Mo - Si coating, penetrating cross cracks mainly caused the failure. After 5 h oxidation in air at 1 400 , weight loss of the coated samples is 5. 90%. For three-layer Mo - Si coating, weight loss and weight loss rate after 140 h oxidation are 1. 37% and 3. 80 ×10<sup>-5</sup> g/(cm<sup>2</sup> · h), respectively. During thermal cycling between 1 400 and 100 , three-layer Mo - Si coating keeps intact. After 25 and 50 thermal cycles, the flexural strength retention rate is 90. 30% and 74. 56%, respectively and the weight loss is 0. 34% after 50 thermal cycles. Three-layer Mo - Si coating shows excellent anti-oxidation ability and thermal shock resistance, which are attributed to the manufacturing method and microstructure of the coating.

Key words C/SiC composites, Slurry painting, Oxidation protective coating, Thermal shock resistance

1 引言

陶瓷基复合材料是在 1 200~1 700 内最具应 用前景的工程材料,其典型代表为 C/SIC复合材料。 它具有低密度、抗热震、耐磨损,以及优异的高温力学 性能和稳定的摩擦系数等优点,已应用于高性能发动 机、航空航天往返热系统和先进摩擦及离合器系统等 技术领域<sup>[1~2]</sup>。但是,同 C/C复合材料一样,C/SIC 复合材料中的碳纤维在 450 以上的氧化气氛中即 出现明显的氧化失重<sup>[3]</sup>,导致材料性能下降甚至完 全失效。因此,C/SIC复合材料的抗氧化防护是其获

#### 得广泛应用的关键。

常用的涂层制备工艺有化学气相沉积 (CVD)、 包埋、等离子喷涂和刷涂<sup>[4~5]</sup>等。CVD 是一种致密 涂层制备工艺,但过程不易控制,且难实现大尺寸部 件的均匀沉积;包埋法消耗较多的原料粉末,烧结时 的高温一定程度上影响基体材料的性能,且涂层表面 需要清理;等离子喷涂的涂层中通常有残留的 N<sub>2</sub>、Ar 等气体,在高温下热循环时容易剥落或开裂。相比之 下,刷涂法具有工艺简单、节约成本、涂层厚度可控等 优点,且易实现大尺寸部件的整体涂层制备,是一种

作者简介:闫志巧,1980年出生,博士研究生,主要从事 C/SiC复合材料抗氧化涂层的制备、氧化行为及抗氧化机制的研究工作 宇航材料工艺 2007年 第 6期

收稿日期:2007-09-30

实用的涂层制备工艺。本文以 Si粉、Mo粉和硅溶胶为原料,采用刷涂法在 C/SiC复合材料表面制备 Mo

- Si涂层,并比较两种刷涂工艺所制备涂层的氧化 性能。

# 2 实验

# 2.1 涂层制备

将密度为 2.37 g/cm<sup>3</sup>的 C/SiC复合材料制成 20 mm ×20 mm ×5 mm的氧化试样,表面用 600<sup>#</sup>砂纸打 磨抛光,再用超声波清洗后烘干。称取一定质量的 Si 粉 (<74 μm)、Mo粉 (<5 μm)和硅溶胶配制浆料, 均匀刷涂在 C/SiC试样表面,干燥后置于石墨罐内, 进行 1 500 常压烧结,制备 Mo - Si涂层。为了比 较,制备了两种涂层:(1)刷涂五层 Mo - Si浆料后, 进行最终烧结,制备单层涂层;(2)刷涂一层 Mo - Si 浆料后,进行烧结,重复进行累计三次,制备三层涂 层。

# 2.2 氧化和热震实验

将开放式硅钼棒炉升温至 1 400 ,温度稳定后 将涂层试样迅速推入炉内进行氧化实验,氧化一定的 时间后快速取出试样,空冷至室温称重。重复以上过 程,计算试样在氧化过程中的失重率和失重速率。值 得注意的是,由于在很短的时间内推入和取出试样, 试样急速升温或降温,每一个循环氧化实验中试样都 要受到剧烈的热震,因此,在考察试样氧化性能的同 时也考察了涂层的空冷抗热震性能。同时对涂层试 样进行 1 400 x5 min 100 水冷、烘干和称重 1 400 x5 min...共 50次急冷急热试验,考察涂层的 水冷抗热震性能。

# 2.3 微观结构分析

用 Rigaku D/max—3C型 X射线衍射仪测试涂 层的物相组成。用日本 KYKY—2800型扫描电镜 (SEM)观察涂层的微观形貌。

## 3 结果与讨论



图 2 涂层表面的微观形貌 Fig 2 Surface morphologies of coating

#### 3.1 涂层的微观分析

图 1为涂层表面的 XRD 图谱。由图 1可以看 出,涂层的物相组成为 MoSi<sub>2</sub>、SO<sub>2</sub>、SiC和 Si,表明 在 1 500 烧结时,Mo与 Si完全反应,生成了 Mo-Si<sub>2</sub>。SO<sub>2</sub>是硅溶胶高温分解所形成。SiC应是烧结 环境中存在过高的碳势,使 Si与 C发生反应所致。 在高温下,MoSi<sub>2</sub>和 SiC快速氧化生成保护性的 SO<sub>2</sub> 薄膜,SO<sub>2</sub>具有低的氧扩散系数 [1 200 时为 10<sup>-13</sup>  $g/(cm \cdot s), 2 200$  为 10<sup>-11</sup>  $g/(cm \cdot s)^{161}$ ],能有效 地阻止氧向 C/SiC基体的扩散。同时,Si迅速氧化 生成 SO<sub>2</sub>,也有利于 C/SiC复合材料的抗氧化性能 改善。



Fig 1 XRD spectrum for surface of coating

图 2为涂层表面的微观形貌。从图 2(a)可以 看出,涂层完整,局部有裂纹。这是由于涂层与 C/ SiC基体之间热膨胀不匹配,从涂层的制备温度 (1 500)冷却时,涂层不可避免地产生裂纹。从图 2(b)可以看出,涂层不完全致密,表面存在大量微 裂纹。这些微裂纹是硅溶胶在高温下收缩而形成 的。

- 40 -

#### 3.2 单层涂层的氧化性能

图 3给出了单层 Mo - Si涂层试样 1 400 的氧 化曲线。可以看出,失重率随时间呈抛物线关系变 化,氧化速率逐渐降低。根据 Wanger<sup>[7]</sup>的高温氧化 理论,在氧化的某一过程中,如果决定速度的阶段是 反应离子 (或对应缺陷)穿过致密氧化物的体积扩散 过程,则其氧化过程就应该服从抛物线规律,表明氧 化反应由 O<sub>2</sub>通过涂层的扩散所控制,涂层对 C/SiC 基体起一定的保护作用。尽管如此,经过 5 h氧化 后,失重率高达 5.9%,相应的失重速率为 4.51 ×  $10^{-3}$  g/(cm<sup>2</sup>·h)。







图 4 单层 Mo - Si涂层 1 400 /5 h氧化后的微观形貌 Fig 4 Morphologies of single Mo - Si coating after 5 h oxidation at 1 400

在 1 400 高温氧化时, MoSi, SiC和 Si均快速 氧化为 SO<sub>2</sub>, SO<sub>2</sub>的流动使涂层表面变得更加光滑和 平整 [图 4(a)],微裂纹发生愈合 [图 4(b)],但同时 由于试样从 1 400 的高温空冷快速降至室温,相当 于一个空冷热震过程,涂层表面还出现了纳米级别的 微小裂纹,高温下这些裂纹能快速重新愈合,基本不 影响试样的氧化失重。从断口形貌图 4(c)可以看 出,该种涂层厚度约为 300 μm,在有贯穿裂纹的区 域,纤维发生严重氧化;无贯穿裂纹的区域,基体保持 完整,因此 O<sub>2</sub>通过贯穿裂纹的扩散是单层 Mo-Si涂 层的主要失效方式。

## 3.3 三层涂层的氧化性能

基于前面的分析,贯穿裂纹是单层 Mo-Si涂层实 验氧化失重的主要途径。因此,在氧化防护时应尽量避 免贯穿裂纹的出现。涂层分多次制备时,后续涂层可有 效地封闭前面涂层中的贯穿裂纹,有利于试样的保护。

图 5给出了三层 Mo - Si涂层试样 1 400 的氧 化曲线。可以看出,经 140 h氧化后,涂层试样的失 重率仅为 1.37%,相应的氧化速率为 3.80 ×10<sup>-5</sup> g/ (cm<sup>2</sup>·h)。与单层涂层相比,失重速率降低了两个数 量级,抗氧化性能得到显著提高。相同的氧化温度 下,该涂层的有效保护时间(140 h)显著优于 SiC/ Si - MoSi<sub>2</sub>复合涂层(~100 h)<sup>[7]</sup>。 宇航材料工艺 2007年 第 6期 由图 5可知,三层涂层试样的氧化过程分为三个 阶段:前 5 h(A段),失重速率线形增大,这是在氧化 初期,氧化生成 SD<sub>2</sub>量较少,涂层中的裂纹等缺陷还 未显著愈合,O<sub>2</sub>通过这些缺陷与 C/SiC发生反应,氧 化过程由 O<sub>2</sub>通过缺陷的扩散控制。从 5 ~ 60 h(B 段),失重速率呈抛物线规律降低,表明随氧化的进 行,由于生成了更多的 SD<sub>2</sub>,微裂纹等缺陷发生显著 的愈合,O<sub>2</sub>通过缺陷扩散困难; 60 h以后(C段),氧 化速率趋于稳定,这是由于涂层表面生成了较厚的 SD<sub>2</sub>层,氧化最终由 O<sub>2</sub>通过形成 SD<sub>2</sub>层的扩散控制, 氧化速率十分缓慢。





经 140 h氧化后,由于形成大量 SO。熔体,涂层 表面十分光滑、平整.小颗粒发生熔并.残留的大颗粒 作为一种网络形成体,对 SO2起很好的钉扎作用,保 证其与基体良好的结合性能 [图 6(a)]。同时可以 看到在反复热震时,由于应力释放形成拉伸破坏型裂 纹 [图 6(b)]。当试样重新加热到 1 400 的高温 时,这些裂纹能迅速地愈合。从断口形貌图 6(c)可 以看出,涂层内部具有较多的贯穿裂纹,裂纹密度为





(a) 表面 100×

(c) 断口 50×

2 /mm,比文献 [8]报道的 SiC - B<sub>4</sub>C - SiC内涂层的 要低,但略高于堇青石外涂层。大部分贯穿裂纹的地 方基体依然保持完整,裂纹底端有封闭现象 [图 6 (d)]。当涂层分多次烧结制备时,能有效地减少贯 穿裂纹的出现。在 140 h氧化实验中,共计称量 30 次,涂层保持完整,因此,涂层具有优异的空冷抗热震 能力,可对 C/SiC复合材料至少提供 1 400 /140 h 的长时间保护。



表面 500× (b)



(d) 断口 500× 图 6 三层 Mo - Si涂层 1 400 /140 h氧化后的微观形貌 Fig 6 Morphologies of three-layerMo - Si coating after 140 h oxidation at 1 400

3.4 三层涂层的热震性能



涂层试样的水冷热震能力实验结果如图 7所示。

表 1 三层 Mo-S 涂层试样热震前后的弯曲强度

Tab. 1 Flexural strength of three-layer Mo - Si coated

samples before and after thermal shock		
热冲击次数	弯曲强度 /MPa	强度保持率 /%
0	158.74	-
25	139. 59	90. 30
50	118.36	74. 56

从图 7所示的热震结果可以看出,随热震次数的 增加,涂层的失重缓慢增加,经 50次热震后,涂层试 样的失重仅为 0.43%。从表 1所示的弯曲强度可以 看出,经 25次和 50次热震后,涂层试样的强度保持 率分别为 90.30%和 74.56%, 说明涂层具有很好的 抗热震能力。另外,在整个热震实验中,涂层没有脱 落和剥离现象 ,也没有可观察到的开裂发生 ,说明涂 宇航材料工艺 2007年 第 6期

层与基体的结合良好。涂层优异的抗热震性能与其 制备工艺和结构有关。

Mo+2Si MoSi 的过程伴随着 27.2%的体积缩 小<sup>[9]</sup>,并且即使是在常压烧结的环境中,也不可避免 有少量 Si的蒸发损耗,因此,刷涂工艺制备的 Mo-Si 涂层必然有一定的孔隙。孔隙的存在会改变涂层的 弹性模量。Elsing等给出了弹性模量与孔隙率的关 系<sup>[10]</sup>:

$$E = E_0 (1 - 1.9P + 0.9P^2)$$
 (1)

式中, E<sub>0</sub>为孔隙率等于 0时涂层的弹性模量; P为涂 层的孔隙率。由式 (1)可知,相对于致密涂层,多孔涂 层具有较低的弹性模量。

涂层在热震过程中受到的热应力与涂层的弹性 模量有直接关系。热震过程中,涂层产生的热应力 1 为<sup>1117</sup>:

$$_{1} = \frac{T \cdot \cdot E}{2(1 - \mu)}$$
(2)

式中, 为线胀系数; *E*为涂层的弹性模量; µ为泊松 比, *T*为温差。由式 (2) 可以看出,在热震过程中,涂 层受到的热应力与涂层的弹性模量成正比。因此,多 孔涂层具有较低的热应力,能缓和温度急剧变化时的 体积变化,有利于涂层的抗热震性能。

4 结论

(1)Mo - Si涂层的物相组成为 MoSi<sub>2</sub>、SO<sub>2</sub>、SiC和 Si,涂层中的微裂纹等缺陷在 1 400 氧化时发生自愈合;

(2)贯穿裂纹是单层 Mo - Si涂层试样失重的主 要途径。经 1 400 /5 h氧化后,涂层试样的失重率 和失重速率分别为 5.9%和 4.51 ×10<sup>-3</sup> g/(cm<sup>2</sup>·h);

(3)涂层分次制备时可以封闭部分贯穿裂纹,有 利于改善涂层的抗氧化性能。三层 Mo-Si涂层试样 经 1 400 /140 h长时间氧化后,失重率和失重速率 分别为 1. 37%和 3. 80 ×10<sup>-5</sup> g/(cm<sup>2</sup>·h),可对 C/SiC 复合材料提供 1 400 的长时间氧化防护;

(4)Mo-Si涂层中的部分孔隙使涂层具有较小

的弹性模量,能缓和热震过程中产生的热应力,有利 于涂层的抗热震性能。在 1 400 ↔100 的热震过 程中,三层 Mo - Si涂层保持完整,热震 50次的失重 率为 0.34%。经 25次和 50次热震后,涂层试样的 弯曲强度保持率分别为 90.30%和 74.56%。

#### 参考文献

1 王林山等.高温热处理对 C/C - SIC复合材料制备与 力学性能的影响.新型炭材料,2005;20(3):245~249

2 黄烨等. C<sub>f</sub>/SiC的制备及连接性、抗氧化性研究. 宇航 材料工艺, 2007; 37 (3): 6~8

3 Naslain R. Design, preparation and properties of non-oxide CMCs for application in engines and nuclear reactors: an overview. Compos Sci Technol , 2004;  $64(2): 155 \sim 170$ 

4 Snell L et al A novel laser technique for oxidation-resistant coating of carbon-carbon composites Carbon, 2001; 39 (7): 991 ~ 999

5 黄剑峰.碳 碳复合材料高温抗氧化 SC 硅酸盐复合 涂层的制备、性能与机理研究.西北工业大学博士论文,2004: 13~15

6 张中伟等. C/C复合材料 1 800 抗氧化涂层探索研 究. 宇航材料工艺, 2005; 35(2): 42~46

7 Zhao J et al SiC/Si - MoSi $_2$  oxidation protective coatings for carbon materials Surf Coat Technol , 2006; 201 (3 - 4): 1 861 ~ 1 865

8 Schulte-Fischedick J et al Oxidation behavior of C/C - SiC coated with SiC -  $B_4$  C - SiC-cordierite oxidation protection system. Mater Sci Eng , 2004; A386 (1 ~ 2): 428 ~ 434

9 Schubert T et al Effects of high energy milling on densification behavior of Mo - Si powder mixtures during pressureless sintering Intermetallics, 2002;  $10(9): 873 \sim 878$ 

10 Elsing R et al Calculation of residual thermal stress in plasma-sprayed coating Surf Coat Tech , 1990; 43/44 (part 1):  $416 \sim 425$ 

11 Scardi P et al Residual stresses in plasma-sprayed partially stabilized Zirconia TBCs: influence of the deposition temperatur Thin Solid Films, 1996;  $278(1 \sim 2): 96 \sim 103$ 

(编辑 李洪泉)

### 宇航材料工艺 2007年 第6期