# 等离子喷涂制备 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 复合涂层的高温氧化行为

焦东玲<sup>1</sup>, 钟喜春<sup>1</sup>, 许文勇<sup>2</sup>, 邱万奇<sup>1</sup>, 刘名涛<sup>1</sup>, 刘仲武<sup>1</sup>, 李 周<sup>2</sup>, 张国庆<sup>2</sup>

(1. 华南理工大学, 广东 广州 510640)

(2. 中国航发北京航空材料研究院 先进高温结构材料国家重点实验室,北京 100095)

摘 要:以高能球磨法制备的纳米 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 复合粉末为喷涂材料,利用等离子喷涂技术在 GH4169 合金表面 沉积了 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 复合涂层,并研究了 GH4169 基材和复合涂层合金试样在 900 ℃静态大气环境下的循环氧化 行为。结果表明:复合涂层表现出较好的抗高温氧化性能,其氧化速率仅为 1.23×10<sup>-7</sup> mg<sup>2</sup>·cm<sup>-4</sup>·s<sup>-1</sup>,这归因于 MoSi<sub>2</sub>在 氧化早期形成了 SiO<sub>2</sub>相,可以自封氧化膜。氧化后期 SiO<sub>2</sub>的脱落,Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相的再次氧化生成 MoO<sub>3</sub>和 MoO<sub>2</sub>气相,以 及 MoSi<sub>2</sub>的内氧化直接气化,会降低涂层的抗氧化性能。

关键词:等离子喷涂; MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAIY; GH4169 合金; 纳米复合涂层; 循环氧化 中图法分类号: TG174.442 文献标识码: A 文章编号: 1002-185X(2019)04-1135-07

随着科学技术的发展,航空燃气涡轮发动机朝大 推力、高效率、低油耗的方向发展已成必然趋势。研 究表明<sup>[1]</sup>,发动机的工作温度提高 170 °C,其推力可 提升 50%。因此,一般采用提高发动机工作温度的方 法来增强其动力及效率。但高温下各高温合金仍会氧 化,导致其物理性能和化学性能降低,制约其在高温 条件下的应用潜力,为充分发挥高温合金的应用潜力, 需对其进行抗氧化保护。在高温合金表面制备抗氧化 涂层,隔离基体与外界之间的有氧氛围,是目前认为 最有效的抗氧化保护方法之一。

*M*CrAlY(*M*=Co、Ni等)合金是常见的应用在高温 合金表面的抗氧化防护涂层或热障涂层的粘结层,具 有较好的塑性及抗氧化性<sup>[1-4]</sup>。涂层表面经高温氧化 后,会形成由 Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>和尖晶石相(Co<sub>x</sub>Ni<sub>1-x</sub>)Cr<sub>2</sub>O<sub>4</sub> 等氧化物组成的抗氧化保护层<sup>[5]</sup>。但抗氧化保护层通 常分为两层,外氧化层存在颗粒粗大、较多空洞等缺 陷,内层氧化相对致密,与基体结合牢固<sup>[5,6]</sup>。为改善 和提高外氧化层的致密性和抗氧化性能,需降低或阻 止内氧化的发生。有研究者采用向*M*CrAlY 合金中添 加不同的元素或化合物<sup>[7-12]</sup>的方式来提高它的抗高温 氧化性。MoSi<sub>2</sub>具有较高的熔点(2030 ℃),适中的 密度(6.24 g/cm<sup>3</sup>)以及优异的抗高温氧化性能,MoSi<sub>2</sub> 作为难熔金属、C/C 复合材料等的抗高温氧化涂层 材料,其制备工艺及高温氧化机理已进行相当多的研究<sup>[13-16]</sup>。SiO<sub>2</sub>作为 MoSi<sub>2</sub>高温氧化生成物之一,在高 温下具有流动性,可以填封氧化层的裂纹和孔洞,并 且有极低的氧扩散系数,可有效阻止氧向基体扩散。

基于 MoSi<sub>2</sub>的高温抗氧化性及氧化产物 SiO<sub>2</sub>的特性,本研究拟采用高能球磨的方式将 MoSi<sub>2</sub>与 CoNiCrAIY 复合,制备纳米 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAIY 复合喷涂粉体,采用等离子喷涂方法在 GH4169 合金表面制备 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAIY 复合涂层,以提高镍基高温合金的抗高温氧化性。在前期对复合涂层的结构及性能研究<sup>[17]</sup>的基础上,研究复合涂层在 900 ℃下的循环氧化行为,并探讨其氧化机理。

# 1 实 验

表 1 为实验材料 GH4169 合金、MoSi<sub>2</sub> 和 CoNiCrAIY 的化学成分。将 CoNiCrAIY 和 MoSi<sub>2</sub>粉 末按质量比 1:1 配料预混后,在QM-3SP2 型行星式球 磨机上进行球磨复合,采用高 Cr 不锈钢磨球,过程控 制剂为硬脂酸,转速 300 r/min,球料比 15:1,时间 30 h,高纯氩气保护。经球磨后的复合粉末的粒度分布范 围为 10~40 μm。

基体材料为 GH4169 合金(20 mm×10 mm×1 mm), 喷涂前进行净化、喷砂处理。等离子喷焰对基

收稿日期: 2018-08-09

基金项目: 广东省自然科学基金(2016A030313450)

作者简介: 焦东玲, 女, 1976年生, 博士, 副教授, 华南理工大学材料科学与工程学院, 广东 广州 510640, 电话: 020-87111312, E-mail: dljiao@scut.edu.cn

材预热后立即进行热喷涂。涂层制备在 Praxair 7700 大气型等离子喷涂设备上进行,喷涂参数列于表 2。

循环氧化试验根据 HB 5258-2000 航空工业标准, 在静态、常压、大气气氛中进行,试验设备采用箱式 电阻炉,温度为 900 ℃。作为对比,同时对 GH4169 基材试样的氧化行为进行测试。在氧化试验中,试样 在炉中保温一定时间(保温时间见氧化动力学曲线所 标时间)后出炉空冷 5 min,用精度为 0.01 mg 的天平 对其称重后继续入炉氧化,再依次循环至不同的时间。

利用 Philips X' Pert 型 X 射线衍射仪,测试球磨 前后粉末喷涂材料以及氧化后涂层和基材表面的相组 成,采用带能谱(EDS)的 Quanta-200 型扫描电镜观 察了粉末喷涂材料及氧化物后样品的截面组织、表面 形貌,用 EDS 检测了粉末喷涂材料不同区域的成分, 以及氧化层的成分组成。

# 2 结果与讨论

#### 2.1 喷涂材料相结构及截面组织

图 1 所示为球磨前后喷涂粉末的 XRD 图谱。球 磨前机械混合粉末主要由 *t*-MoSi<sub>2</sub>、γ-(Co, Ni)、β-(Co, Ni)Al 及少量 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相组成。球磨 30 h 后,没有新的 物相出现,但各衍射峰发生宽化,强度显著降低,球 磨前较弱的 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相衍射峰消失。由谢乐公式算得球 磨后 MoSi<sub>2</sub>相晶粒尺寸约为 25 nm。

图 2 所示为球磨后粉末颗粒的横截面图,由浅灰 色的基体区域和深灰色颗粒物组成,结合 XRD 图谱 及图 2 中的能谱结果可知,浅色基体为 CoNiCrAlY 合 金,深色颗粒为 MoSi<sub>2</sub>。与图 2 中球磨 30 h 后粉末的 截面组织相比,谢乐公式计算所得的 MoSi<sub>2</sub> 晶粒尺寸 明显小于图 2 中所观察到的 MoSi<sub>2</sub>相尺寸。图 2 所示 的深灰 MoSi<sub>2</sub>相区,可能是多个细晶粒团聚到一起所 致,但 MoSi<sub>2</sub>颗粒仍十分细小,均小于 1 µm。大量深 灰色 MoSi<sub>2</sub>颗粒均匀弥散分布在浅色 CoNiCrAlY 合金 基 体 中,表 明 高 能 球 磨 法 可 以 实 现 MoSi<sub>2</sub> 与 CoNiCrAlY 合金的复合,获得纳米 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 复合结构喷涂粉末。

#### 2.2 涂层组成与结构

图 3 为采用表 2 工艺参数等离子喷涂制备的复合 涂层截面图,涂层分布整体均匀连续,有少量的微孔 存在,涂层与基体间呈"锯齿"状咬合。XRD 结果表 明,喷涂层主要由 *t*-MoSi<sub>2</sub>、γ-(Co, Ni)、β-(Co, Ni)Al 相和少量的 SiO<sub>2</sub>和 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相组成。与喷涂粉末 XRD

表 1 GH4169 合金、MoSi<sub>2</sub> 和 CoNiCrAlY 的化学成分

Table 1 Chemical composition of GH4169 alloy, MoSi <sub>2</sub> and CoNiCrAlY powder ( $\omega$ /%)											
Material	Si	Мо	С	Fe	Al	Co	Ni	Cr	Y	Ti	Nb
GH4169	0.14	2.35	-	18.32	0.31	-	55.00	18.67	-	0.90	4.32
MoSi <sub>2</sub>	35.5	Bal.	0.032	0.015	0.01	-	-	-	-	-	-
CoNiCrAlY	-	-	-	-	8	Bal.	32	21	0.5	-	-

表 2	等离子喷涂工艺参数

Table 2 Farameters of plasma spraying						
Power/kW	Voltage/V	Spray distance/mm	Powder feeding rate/g·min <sup>-1</sup>	Ar flow rate/L·min <sup>-1</sup>	H <sub>2</sub> flow rate/L·min <sup>-1</sup>	
30	30	70	5	45	5	



图 1 球磨前后粉末的 XRD 图谱





#### 图 2 球磨 30 h 后粉末的截面组织







# Fig.3 Cross section morphology of MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY composite coating

结果比较,喷涂层中出现了少量的 SiO<sub>2</sub>和 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相, 由此表明,该喷涂层在制备过程中出现了微弱的氧化 行为。

#### 2.3 涂层的抗氧化性及热力学分析

为研究喷涂前后材料的抗氧化性,对基材和涂层 试样分别进行抗高温氧化性实验。图4为基材和涂层 试样在900℃时的氧化动力学曲线。由图4可知,两 者的氧化增重趋势基本一致,即增重速率在氧化初期 均非常迅速,而随着时间的延长,增重逐渐放缓,进 入"稳态阶段"。根据 Wagner 理论,对满足抛物线规 律的氧化动力学曲线进行拟合,其结果如表3所示。 两者的拟合相关系数r较高,拟合效果较好。根据拟 合结果的氧化指数n值和氧化速率常数K值,表明两 者表面均形成了较致密的氧化膜。涂层试样的抗氧化 性明显优于基材。但涂层试样在氧化140h后,氧化 增重出现异常下降现象。

为进一步分析复合涂层的高温抗氧化行为及氧化





Fig.4 Cycle oxidation kinetic curves of matrix material and composite coating

表 3 基材合金和复合涂层试样的氧化动力学拟合结果 Table 3 Fitting results of cycle oxidation kinetics for matrix material and composite coating

			8
Sample	Correlative coefficient, r	Oxidation exponent, <i>n</i>	Oxidation rate constant, $K/\times 10^{-7} \text{ mg}^2 \cdot \text{cm}^{-4} \cdot \text{s}^{-1}$
Uncoated alloy	0.943	3.03	39.9
Coated alloy	0.926	4.28	1.23

140 h 后出现氧化增重异常下降的原因,对氧化后的涂 层表面进行 XRD 分析,见图 5。从图 5 可知,虽然经 140 和 180 h 氧化后的涂层试样表面氧化膜的相种类相 同,均由 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、(Co, Ni)Cr<sub>2</sub>O<sub>4</sub> 和 SiO<sub>2</sub>、Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub> 相组成(Y 的主要作用是降低氧化速度),但峰强存在明 显差异,表现在:后者 SiO<sub>2</sub> 相和 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub> 相的峰强明显 减弱,而(Co, Ni)Cr<sub>2</sub>O<sub>4</sub> 相的峰强则有所增强,说明氧化 时间的增加导致其表面氧化膜的组成发生了变化。

由图 1、2 可知,复合涂层的组元主要为喷粉材料的 MoSi<sub>2</sub>相和 CoNiCrAlY 合金。由于各组元在高温下的抗氧化性和热稳定性不同,故复合涂层的氧化行为由各组元的综合性能决定。

相关研究表明<sup>[5,6,18]</sup>, CoNiCrAlY 的氧化主要产物 为 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub> 以及尖晶石(Co, Ni)(Cr, Al)<sub>2</sub>O<sub>4</sub>相,当 复合涂层中 Ni 含量高时,会形成过量的 NiO, NiO 与



图 5 复合涂层试样 900 ℃氧化不同时间的 XRD 图谱

Fig.5 XRD patterns of composite coatings after oxidizing at 900 °C for different time: (a) 140 h and (b) 180 h

尖晶石结合力较差,易导致起脊和剥落。高温氧化过程中,涂层 CoNiCrAlY 合金中的部分元素会向表层扩散,与空气中的氧发生氧化反应,同时有部分氧原子向内扩散与合金反应生成内氧化层。氧化过程中,CoNiCrAlY 涂层可能发生氧化反应的化学式及吉布斯自由能关系式如下:

$$Al(s)+3/4O_2(g)=1/2Al_2O_3(s)$$
(1)  
$$\Delta G^0_{(1)} = 1675100+313.20T$$

$$Cr(s)+3/4O_2(g)=1/2Cr_2O_3(s)$$
 (2)

$$\Delta G_{(2)}^{0} = -1110140 + 247.32T$$

$$\Delta G_{(3)}^0 = -245600 + 78.66T$$

$$\Delta G_{(4)}^{0} = -232450 + 83.59T$$
(4)

NiO(s)+Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>(s)=NiCr<sub>2</sub>O<sub>4</sub>(s) (5)  

$$\Delta G_{(5)}^0 = -53600 + 8.4T$$

NiO(s)+Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>(s)=NiAl<sub>2</sub>O<sub>4</sub>(s) (6)  

$$\Delta G^0_{(6)} = -4180 - 12.55T$$

$$CoO(s)+Cr_2O_3(s)=CoCr_2O_4(s)$$
 (7)  
 $\Delta G_{(7)}^0 = -59400+8.37T$ 

$$CoO(s) + Al_2O_3(s) = CoAl_2O_4(s)$$
 (8)  
 $\Delta G_{02}^0 = -37700 + 5.9T$ 

而对于 MoSi<sub>2</sub>,一般认为其氧化分为 2 个方面, 包括选择氧化和全面氧化<sup>[19]</sup>,氧分压低时,发生选择 性氧化,反之,全面氧化。MoSi<sub>2</sub>氧化过程中对应的 吉布斯自由能和相关反应分别为:

 $MoSi_{2}(s)+7/2O_{2}(g)=2SiO_{2}(s)+MoO_{3}(g)$ (9)  $\Delta G_{(9)}^{0}=-1923.469+0.409T$ 

 $MoSi_{2}(s)+7/5O_{2}(g)=7/5SiO_{2}(s)+1/5Mo_{5}Si_{3}(s) \quad (10)$  $\Delta G_{(10)}^{0} = -1116.375 + 0.245T$ 

与式(1)~(8)反应生成相对稳定的氧化物和尖晶石 相不同,由式(9)和(10)反应生成的 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相,抗氧化 性相对较差,在高温氧化条件下会继续被氧化。根据 文献[20,21],在较低和较高氧分压时,Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相最终 的氧化产物分别为气相的 MoO<sub>2</sub>和 MoO<sub>3</sub>相,氧化反 应方程式和吉布斯自由能的变化为:

 $Mo_{5}Si_{3}(s)+21/2O_{2}(g)=5MoO_{3}(g)+3SiO_{2}(s) \qquad (11)$  $\Delta G^{0}_{(11)}=-4035.469+0.82T$ 

$$Mo_{5}Si_{3}(s) + 8O_{2}(g) = 5MoO_{2}(g) + 3SiO_{2}(s)$$
(12)  
$$\Delta G_{(12)}^{0} = -2297.014 + 0.3178T$$

根据文献[22]中的热力学数据,对涂层中可能的 反应进行热力学计算和作图,见图 6。由图 6 可知, 温度为 500~1200 ℃时,氧化过程的反应趋势为:(1)> (2)>(3)>(4)>(7)>(5)>(8)>(6)>(11)>(12)>(9)>(10)。

对 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 复合涂层而言,涂层主要由



# 图 6 涂层氧化过程中各反应自由能变化与温度关系曲线 Fig.6 Plots of Gibbs free energy for oxidation reactions of the composite coating as a function of temperature

合金元素 Co、Ni、Cr、Al、Y 及 MoSi2 相组成。根据 图 6a 所示的氧化过程中自由能与温度变化关系曲线, Al、Cr 最容易被氧化生成 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>相,具有更低 的自由能,Y的存在起到活性元素效应,可显著降低 Cr 和 Al 发生外氧化的临界反应浓度。氧化初期形成 的氧化膜较薄且不连续,氧原子仍可穿过氧化膜继续 发生上述反应。虽然涂层中 Co、Ni 的氧化性比 Al、 Cr 弱,但涂层中 Co 和 Ni 的含量高, Co 和 Ni 仍会被 部分氧化形成 CoO 和 NiO,并且随着氧化过程的进行, CoO、NiO 和 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>相发生式(5)~(8)的反应, 生成尖晶石(Co, Ni)(Cr, Al)<sub>2</sub>O<sub>4</sub>相,本研究结果与 Yuan 等<sup>[18]</sup>研究结果一致,900 ℃氧化形成的(Co,Ni)(Cr, Al)<sub>2</sub>O<sub>4</sub>相,主要以(Co,Ni)Cr<sub>2</sub>O<sub>4</sub>结构存在。与Al、Cr 等单质元素氧化不同,在该复合涂层中,MoSi<sub>2</sub>的氧 化则相对比较难进行,并且需要较高的氧分压,但复 合喷涂材料经球磨后, MoSi<sub>2</sub> 的纳米化可增加溶质原 子在氧化过程中的扩散系数,所以在氧化过程中形成 了大量的 SiO<sub>2</sub>和 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相。同时, SiO<sub>2</sub>在高温下具 有较好的流动性,通过流动覆盖在氧化膜最外层,可 以自封氧化过程中形成的氧化物颗粒边界,提高涂层 的抗氧化性。图 7a 和 7b 为氧化 140 h 后涂层表面及 横截面图。由图可见,涂层与基体结合良好,涂层表 面形成的氧化膜均匀、致密,但非常薄,且氧化膜





Fig.7 Surface morphology (a), cross-section morphology (b) of composite coating after cycle oxidation for 140 h at 900 °C and EDS spectrum of area A in Fig.7a (c)

表面由大量的 SiO<sub>2</sub> 填充由 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、(Co, Ni)Cr<sub>2</sub>O<sub>4</sub> 以及 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub> 形成的混合物氧化层。结合 XRD (图 5a) 及 EDS 分析(图 7c),以及侯党社等<sup>[19]</sup>的研究结果可知, 该物质为 SiO<sub>2</sub>。SiO<sub>2</sub>具有极低的氧渗透率,且在高温 下黏性较好,能够通过流动填封涂层及氧化膜表面的 缺陷,因而它对提高涂层的抗高温氧化性能十分有利, 图 4 的循环氧化动力学计算也表明,复合涂层的氧化 速率常数 K 仅为 1.23×10<sup>-7</sup> mg<sup>2</sup>·cm<sup>-4</sup>·s<sup>-1</sup>。

由此表明,涂层表面经 140 h 循环氧化后,表面 最终形成的氧化膜是由 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、SiO<sub>2</sub>、Cr<sub>2</sub>O<sub>3</sub>、(Co,

Ni)Cr<sub>2</sub>O<sub>4</sub>以及 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>组成的混合物,该氧化层有较好的抗高温氧化性。由图 7b 中的低倍插图可知,涂层在氧化 140 h 后,仍与基体有较好的结合。

#### 2.4 涂层的失重分析

经过 140 h 的氧化后,复合涂层表面形成了一层 薄的氧化膜,阻碍了涂层内层元素与氧原子的直接接 触。涂层的进一步氧化,其氧化膜的生长速度将取决 于离子通过氧化膜的扩散速度,即合金元素离子的外 扩散和氧离子的向内扩散。随时间的延长,在氧化 180 h 时,氧化膜厚度及致密度已明显增加(见图 8a),致



图 8 900 ℃氧化 180 h 后涂层的横截面、表面形貌及其相应的 EDS 能谱

Fig.8 Cross-section morphology (a), surface morphologies (b, c) of composite coating after cycle oxidation for 180 h at 900 °C and EDS spectrum of area B in Fig.8b (d)

密氧化膜的厚度达到 2 μm,但出现了氧化层的撕裂。 并且,氧化 180 h 时,出现了明显的氧化失重现象。

涂层出现明显的失重现象,考虑两方面原因:一 是涂层表层脱落,二是氧化反应生成气相逸出。

关于涂层脱落:对比图 7a 氧化 140 h 和图 8b 氧 化 180 h 后的表层形貌,氧化 180 h 后,涂层试样表面 形貌发生了较大变化,氧化膜表面覆盖的玻璃相物质 明显减少,氧化产物分布也很不均匀,甚至在局部区 域出现了明显的微裂纹(图 8c 箭头所示)。此外,与 氧化 140 h 相比,氧化 180 h 后涂层氧化膜的 EDS 中 检测到了一定量的 Ni 和 Co (图 8d), 且 Si 和 Mo 的 含量显著降低,说明氧化膜中 SiO2 和 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相的含 量减少,这也与 XRD 结果相符。由此表明,涂层在 氧化 140 h 后出现了氧化物的脱落现象,特别是最表 层 SiO<sub>2</sub>的脱落。王杨等<sup>[23]</sup>研究 SiO<sub>2</sub>的涂层热循环时 发现,即使在较低温度(500 ℃)进行热循环试验,也 会出现 SiO2 层的脱落。最初形成的氧化层在加速老化 的循环氧化过程中,涂层中氧化层部分和次表层中应 力的释放和重新分布使得氧化层与涂层的次表层之间 产生相对应变,导致界面脱层,图 8b 中 SiO<sub>2</sub>的明显 减少及图 8c 中出现微裂纹均由此引起。

氧化反应气相的逸出:当氧化反应超过 140 h 后, 随氧化的进行,氧化膜有了一定的厚度;当氧化 180 h 时,致密的氧化膜厚仍约为 2 μm。O<sub>2</sub>分子通过氧化膜 向内扩散的路径变长,导致内侧氧分压低。当氧分压 低于 10<sup>-2</sup> Pa 时, MoSi<sub>2</sub>会发生高温活化氧化<sup>[24]</sup>:

 $MoSi_2(s)+5/2O_2(g)=2SiO(g)+MoO_3(s)$  (13)

生成挥发性氧化物 MoO<sub>3</sub> 和 SiO。并且, Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub> 作为 MoSi<sub>2</sub> 的氧化产物, 也会发生再次氧化<sup>[24,25]</sup>, 发 生式(11)和(12)反应, 形成气相的 MoO<sub>3</sub>和 MoO<sub>2</sub>相。 Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相的分解, 一定程度上使复合涂层失重, 也破 坏了 SiO<sub>2</sub>膜的连续性, 造成脱落。反应(11)~(13)气相 物的生成, 一方面会造成氧化失重, 另一方面会在氧 化层内侧形成应力, 使致密氧化层与涂层内层之间开 裂(图 8c)。这也与 XRD 结果相符, Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相和 SiO<sub>2</sub> 相的相对含量明显减少。

### 3 结 论

1) 高能球磨法可以制备获得 MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 纳米复合结构喷涂材料, MoSi<sub>2</sub> 相弥散均匀分布在 CoNiCrAlY 合金中,且 MoSi<sub>2</sub>相具有纳米尺寸。球磨 过程中只有晶粒细化,并无其它相变的发生。

 在 900 ℃静态大气环境下, MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY 复合涂层的氧化增重曲线均较好地满足抛物线规律,
 复合涂层的氧化增重与氧化速率均明显低于 GH4169 合金,氧化速率仅为 1.23×10<sup>-7</sup> mg<sup>2</sup>·cm<sup>-4</sup>·s<sup>-1</sup>,表现出更 好的抗高温氧化性能,这归因于 MoSi<sub>2</sub> 晶粒纳米化, 使涂层在氧化早期形成了 SiO<sub>2</sub>相,可以自封氧化膜。

3) MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAIY 复合涂层氧化 140 h 后,氧 化增重不升反降(失重)的原因是由于氧化后期发生 SiO<sub>2</sub>的脱落, Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub>相再次氧化生成气相的 MoO<sub>3</sub>和 MoO<sub>2</sub>相,以及 MoSi<sub>2</sub>相在氧化膜内层的直接氧化气 化。同时,内氧化气化和循环氧化冷却过程的共同作 用,使得表层氧化膜在氧化后期出现开裂和撕裂现象。

#### 参考文献 References

- Khanna A S, Rathod W S. International Journal of Refractory Metals and Hard Materials[J], 2015, 49: 374
- [2] Doolabi D S, Rahimipour M R, Alizadeh M et al. Vacuum[J], 2017, 135: 22
- [3] Chen H. Materials Characterization[J], 2018, 136: 444
- [4] Zhang Bangyan, Yang Guanjun, Li Chengxin et al. Applied Surface Science[J], 2017, 406: 99
- [5] Duan Jialin(段佳林). Thesis for Master(硕士论文)[D]. Harbin: Harbin Institute of Technology, 2011
- [6] Cai Jie, Guan Qingfeng, Hou Xiuli *et al. Applied Surface Science*[J], 2014, 317: 360
- [7] Guo Qi(郭 麒), Meng Tianxu(孟天旭), Xi Wen(席 雯) et al.
   China Surface Engineering(中国表面工程)[J], 2018, 31(2):
   29
- [8] Mikula M, Plašienka D, Roch T et al. Surface & Coatings Technology[J], 2016, 288: 203
- [9] Yang Jiaoxi(杨胶溪), Zuo Tiechuan(左铁钏), Xiao Rongshi (肖荣诗). Heat Treatment of Metals(金属热处理)[J], 2006, 31(7): 37
- [10] Lan H, Yang Z G, Xia Z X et al. Corrosion Science[J], 2011, 53: 1476
- [11] Lan H, Hou P Y, Yang Z G et al. Oxidation of Metals[J], 2011, 75(1): 77
- [12] Lan Hao, Yang Zhigang, Zhang Yuduo et al. Rare metal Materials and Engineering[J], 2012, 41(2): 194
- [13] Wang Lu, Fu Qiangang, Zhao Fengling et al. Surface & Coatings Technology[J], 2018, 347: 257
- [14] Kulczyk-Malecka J, Zhang X, Carr J et al. Journal of the European Ceramic Society[J], 2018, 38(12): 4268
- [15] Nozahic F, Monceau D, Estournès C. Materials & Design[J], 2016, 94: 444
- [16] Yang Xin(杨 鑫), Zou Yanhong(邹艳红), Huang Qizhong(黄 启忠) et al. Acta Materiae Compositae Sinica(复合材料学 报)[J], 2009, 26(4): 119

- [17] Liu Mingtao(刘名涛), Zhong Xichun(钟喜春), Liu Zhongwu (刘仲武) et al. Journal of Materials Engineering(材料工 程)[J], 2014(5): 17
- [18] Yuan Kang, Peng Rulin, Li Xinhai et al. Surface & Coatings Technology[J], 2015, 261: 86
- [19] Hou Dangshe(侯党社), Li Kezhi(李克智), Li Hejun(李贺军) et al. Journal of Inorganic Materials(无机材料学报)[J], 2008, 23(2): 213
- [20] Paswan S, Mitra R, Roy S K. Intermetallics[J], 2007, 15(9): 1217
- [21] Mandal P, Thom A J, Kramer M J et al. Materials Science

and Engineering A[J], 2004, 371(1-2): 335

- [22] Ye Dalun(叶大伦), Hu Jianhua(胡建华). Handbook of Practicality Inorganic Thermodynamics(实用无机物热力学数据手 册)[M]. Beijing: Metallurgical Industry Press, 2002
- [23] Wang Yang(王杨), Zhu Jiaqi(朱嘉琦), Dai Bing(代兵) et al. China Surface Engineering(中国表面工程)[J], 2015, 28(3): 42
- [24] Xi Junjie(席俊杰), Amina·Aibai(阿米娜·艾拜), Wang Liqiu (王利秋). Materials Review(材料导报)[J], 2010, 24(1): 56
- [25] Zhu Y T, Stan M, Conzone S D et al. Journal of the American Ceramic Society[J], 1999, 82(10): 2785

# High Temperature Oxidation Behavior of MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY **Composite Coating Prepared by Plasma Spraying**

Jiao Dongling<sup>1</sup>, Zhong Xichun<sup>1</sup>, Xu Wenyong<sup>2</sup>, Qiu Wanqi<sup>1</sup>, Liu Mingtao<sup>1</sup>, Liu Zhongwu<sup>1</sup>, Li Zhou<sup>2</sup>, Zhang Guoqing<sup>2</sup> (1. South China University of Technology, Guangzhou 510640, China)

(2. Science and Technology on Advance High Temperature Structure Materials Laboratory,

Beijing Institute of Aeronautical Materials, Beijing 100095, China)

Abstract: With the ball milled nanocrystalline powders as spraying materials, MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAIY composite coatings were deposited on GH4169 alloy by plasma spraying technology. The cycle oxidation behavior of coated and uncoated GH4169 alloy at 900 °C in static air was investigated. The results show that the composite coating exhibits good oxidation resistance at high temperature, and the oxidation rate is only  $1.23 \times 10^{-7}$  mg<sup>2</sup>·cm<sup>-4</sup>·s<sup>-1</sup>, which is attributed to a self-sealing oxide film SiO<sub>2</sub> with excellent protective properties formed at the early stage by oxidation of MoSi<sub>2</sub>. The oxidation resistance of the coating would be reduced by the peeling of SiO<sub>2</sub> in the later period of oxidation and the reoxidation of Mo<sub>5</sub>Si<sub>3</sub> phase to generate MoO<sub>3</sub> and MoO<sub>2</sub> gas phase as well as the internal oxidation of MoSi<sub>2</sub>. Key words: plasma spraying; MoSi<sub>2</sub>-CoNiCrAlY; GH4169 alloy; nanocomposite coating; cycle oxidation

Corresponding author: Jiao Dongling, Ph. D., Associate Professor, School of Materials Science and Engineering, South China University of Technology, Guangzhou 510640, P. R. China, Tel: 0086-20-22236906, E-mail: dljiao@scut.edu.cn