溶胶-凝胶法制备 Zr-C/C 复合材料及其烧蚀性能

李国明 刘 辉 迟伟东 沈曾民

(北京化工大学碳纤维及功能高分子教育部重点实验室 国家碳纤维工程技术研究中心,北京 100029)

文 摘 研究了一种在 C/C 复合材料中掺杂难熔金属化合物的新方法:溶胶-凝胶法。利用醋酸锆溶胶 对密度为1.39和1.59g/cm³的 C/C 复合材料进行浸渍,凝胶化后,再进行炭化处理,在 C/C 复合材料中引入 了难熔金属化合物 ZrC。经若干次处理后,两种 C/C 复合材料的密度最终分别达到1.88和1.86g/cm³。利用 电子背散射测试观察 Zr 在 C/C 复合材料中的分布,发现在 C/C 复合材料表面多次凝胶沉积形成一层 Zr 的涂 层,而在材料的内部 Zr 的分布主要依赖于材料本身孔洞的分布以及纤维束间的孔隙。对电弧烧蚀后的 Zr-C/ C 复合材料进行表观形貌观察,发现在材料表面形成均匀的 ZrO₂膜,将基体与氧气隔绝,从而减缓材料的烧蚀 速率。

关键词 C/C 复合材料,溶胶-凝胶法,耐烧蚀,ZrC

Preparation of Zr-Containing C/C Composites by Means of Sol-Gel Method and Its Ablation Properties

Li Guoming Liu Hui Chi Weidong Sheng Zengmin

(National Carbon Fiber Engineering Research Center, Key Laboratory of Carbon Fiber and Functional Polymers,

Ministry of Education, Beijing University of Chemical Technology, Beijing 100029)

Abstract A new method called sol-gel method was studied to add refractory metals into C/C composites. Zir-conium acetate sol was used to infuse C/C composites whose densities were 1.39 and 1.59 g/cm³ respectively. The effect of weight gain was apparently, and finally, the densities of C/C composites reached 1.88 and 1.86g/cm³. With the use of back scattered electron, we studied the distribution of zirconium in the C/C composites, finding that a zir-conium coating layer was formed on the surface of the material. But inside the material, the distribution of zirconium mainly depended on the distribution of holes with in the material itself. After the testing of wind tunnel ablation on the Zr-containing C/C composites, a uniform ZrO_2 film was found on the surface of material, which can cut off osculation of oxygen and C/C composites, and reduce the ablation rate of materials.

Key words C/C composites, Sol-gel method, Anti-ablation, ZrC

1 引言

为了提高 C/C 复合材料的抗烧蚀性能,特别是 在固体火箭发动机喷管喉衬领域的应用,国内外研究 者把目光主要投放在对 C/C 复合材料掺杂难熔金属 碳化物基体改性的方法上^[1-5]。美国、俄罗斯均有关 于 C/TaC 复合基体烧蚀机理方面的报道^[6-7],对其烧 蚀性能有充分的肯定。

目前,对 C/C 复合材料掺杂难熔金属碳化物的

方法主要有热压法、CVI 和液相浸渍法^[8],热压法对 增强纤维损伤严重,复合材料的综合性能低,不适合 于制备形状复杂的复合材料制品。化学渗透法制备 周期长、成本高,易在纤维预制体表层形成封闭硬壳, 不适合制备厚壁制件。液相浸渍法工艺复杂、原料利 用率低。

本文采用溶胶-凝胶的方法对 C/C 复合材料进 行难熔金属化合物掺杂。这在国内外现在还没有相

-60 -

收稿日期:2010-03-19

作者简介:李国明,1985年出生,硕士,主要从事耐烧蚀 C/C 复合材料方面的研究。E-mail:guoming-li1985@163.com

应的详细报道:其主要的原理利用黏度低的难熔金属 化合物溶胶渗透到 C/C 复合材料中,再通过凝胶、炭 化工艺达到掺杂难熔金属化合物的目的。

2 实验

2.1 原料

醋酸锆溶液,上海帝阳化工有限公司生产,ZrO,质 量分数为22%;凝胶剂成分为:丙烯酰胺,N-N'双丙烯 酰胺,过硫酸铵组成,均为分析纯:密度分别为1.39和 1.59 g/cm³的 C/C 复合材料,由石油沥青(自制)通过 高压-真空浸渍三维碳纤维预制体制得。

2.2 溶胶-凝胶法对 C/C 复合材料进行 ZrC 掺杂

将醋酸锆溶液同凝胶剂按一定质量比配好,在电 磁搅拌下搅拌2h至凝胶剂完全溶解。利用真空浸 渍的方法对 C/C 复合材料进行浸渍。然后,将含有 醋酸锆溶胶的 C/C 复合材料在 65℃下恒温加热 2 h, 使醋酸锆溶胶在 C/C 复合材料内部凝胶。最后,将 C/C 复合材料进行高温炭化处理。最终获得 ZrC 含 量不同的 C/C 复合材料。

2.3 Zr-C/C 复合材料高温处理

对已经达到一定 ZrC 含量的 C/C 复合材料在高 温石墨化炉中分别进行1600、2200、2600℃的处理, 升温速率为3℃/min,保护气体为Ar气。

2.4 性能测试与表征

对经过2600℃处理的试样进行电弧烧蚀试验, 条件见表1。

表1 电弧烧蚀试验的测试条件¹⁾

Tab. 1 Testing conditions of hypersonic wind tunnels ablation

$q/\mathrm{kW}\cdot\mathrm{m}^{-2}$	$H_0/\mathrm{J}\cdot\mathrm{kg}^{-1}$	p_0/MPa	t/s
52000	5000	6.6	3.0

Annotate:1) q: Heat flux; H_0 : Stagnation enthalpy; p_0 : Stagnation pressure.

将在不同温度下制备得到的 Zr-C/C 复合材料 研成粉末,通过 Rigaku B/max-2400 型(40 kV、200 $mA, \lambda = 0.154$ nm, Cu-K_a radiation) X 射线衍射测试 (XRD),观察 C/C 复合材料粉末中 Zr 在不同温度处 理下的物相转化。

对经过2600℃石墨化处理的密度均为1.80g/ cm³含 Zr 量不同的试样,采用三点弯曲法测试材料的 弯曲强度,跨高比为15,加载速率为0.15 mm/min。

利用日本 HITACHIS-4700 型扫描电镜观察烧蚀 前 Zr-C/C 复合材料中 Zr 在试样中的分布情况,以 及在烧蚀后 Zr-C/C 复合材料的表面形貌。 http://www.yhclgy.com 宇航材料工艺 2010 年 第5期

3 结果与讨论

3.1 C/C 复合材料致密化效果

在利用溶胶-凝胶法对 C/C 复合材料掺杂难熔 金属 Zr 的过程中发现密度比较低的碳块的增重速率 要远大于密度较高的,这主要是因为低密度碳块中的 致密性较差,存在较多的孔洞,凝胶更容易在其中残 存,因此在浸渍过程中增重速率较快。

从表2中可见,经过多次溶胶-凝胶浸渍之后, C/C 复合材料的增重效果明显,分别从初始的1.59 和1.39 g/cm³增加到1.86 和1.88 g/cm³;同时,Zr的 含量也比较高,分别为14%和24%。同利用难熔金 属盐溶液对碳纤维预制体浸渍相比^[5],该方法能够 使更多的难熔金属残留在 C/C 复合材料中,并且周 期短,操作简单。

表 2 不同密度碳块浸渍数据统计

Tab. 2 Densification results of C / C composite materials with different densities

样品	初始密度 /g·cm ⁻³	最终密度 /g·cm ⁻³	含 Zr 量 /%
1#	1.58	1.86	14
2#	1.39	1.88	24

3.2 Zr-C/C 复合材料的高温处理

在处理温度为1000℃时,C/C复合材料中的Zr 主要以单斜相 ZrO₂存在(图1)。



— 61 —



图 1 高温处理后材料的 XRD 图谱

Fig. 1 XRD patterns of material after heat treatments

1 600℃Ar 气保护处理后, ZrO₂与基体中的碳发 生还原反应, 生成立方相 ZrC。反应方程如下:

 $ZrO_2+3C \longrightarrow ZrC+2CO \uparrow$

梅冰、苏勋等人利用热力学公式计算得到,上面 反应发生的最低起始温度为1594℃^[9]。而实际的转 化温度有可能低于理论值,其主要原因可能是 Zr-O-C 的桥连作用和小颗粒效应。2 200℃处理后,出现 明显的石墨峰,利用石墨化度公式:

 $G = (3.44 - d_{002}) / (3.44 - 3.354)$

得到 2 200℃ 处 理 后, 材 料 的 石 墨 化 度 为 77.67%,这主要是由于 Zr 能够在石墨化的过程中促 进石墨化,提高材料的石墨化度^[10]。

3.3 Zr-C/C 复合材料分布研究

图 2 是 Zr-C/C 复合材料的背散射(BSE)图片, 图中白色区域为 ZrC,黑色区域是碳纤维和碳基体。 从图 2(a)中可以看出,通过溶胶-凝胶法多次对 C/C 复合材料进行真空浸渍醋酸锆掺杂的过程中,在 C/C 复合材料的表面沉积形成一层 ZrC 的涂层。ZrC 涂 层能够较好的将碳基体和氧气相隔绝,在烧蚀前期起 到保护基体,提高材料抗氧化性能的作用。

图 2(b)是 ZrC 在碳基体中的分布。可以看出, ZrC 以颗粒状在碳基体中分散均匀,颗粒大小在 2 µm 以下。

图 2(c)、(d)是 ZrC 在 C/C 复合材料内部的纵 向纤维与横向纤维中的分布。可看出,在 C/C 复合 材料的内部,ZrC 主要依靠纤维之间孔隙分布。在原 来为孔洞的位置,通过多次醋酸锆溶胶多次浸渍、凝 胶、炭化,能够将孔洞部分填补,提高材料的致密度。



(a) 表层



(b) 碳基体



(c) 纵向纤维



(d) 横向纤维

图 2 Zr-C/C 复合材料背散射(BSE)电子图片

Fig. 2 BSE pictures of C/C composites containing Zr

Zr 在纵向纤维中的分布见图 3。



(a) Zr 对纤维的包裹



(b) 对(a)图的局部放大
图 3 Zr 在纵向纤维中的分布
Fig. 3 Distribution of Zr in longitudinal fibers
http://www.yhelgy.com 宇航材料工艺 2010 年 第5期

图 3 可以看出, ZrC 已经渗透到纤维与基体之间,并在纤维的表面处形成了 Zr 层, 对纤维进行包裹, 起到一种保护纤维的作用。ZrC 之所以能够渗透 到纤维与基体之间,并对纤维形成包裹的主要原因是 醋酸锆溶胶的黏度低, 在利用真空浸渍法浸渍时, 溶 胶能够容易的渗透进纤维和基体之间。这也是溶胶 -凝胶法能够提高 Zr 含量的原因。

利用溶胶-凝胶法对 C/C 复合材料进行 Zr 掺杂 的过程中,不仅能够在材料的表面形成 Zr 的涂层,并 且可以依靠醋酸锆溶胶低黏度的特性,渗透到碳纤维 和碳基体之间,使 Zr 达到均匀分散目的。多次的溶 胶浸渍、凝胶、炭化,可以使 Zr 在 C/C 材料内部的孔 洞处积累,弥补材料原来的缺陷,提高材料的抗烧蚀 性能。

3.4 力学性能

从图 4 中可以看出,材料的弯曲强度和模量均随着 ZrC 掺杂量的增加呈线性下降。其主要原因是随着掺杂 Zr 化合物含量的增加,在高温处理 ZrO₂还原 生成 ZrC 过程时,ZrO₂与碳纤维发生反应(图 4),在 一定程度上破坏了纤维的结构,降低了其自身的力学性能,进而导致材料整体力学性能下降。其次,在实 验过程中,容易形成较多的微孔结构。随着 ZrC 含量 的增加,微孔结构增多,当材料承受载荷时,这些微孔 结构容易出现应力集中现象,在一定程度上也会导致 材料力学性能的下降。



with different ZrC content

3.5 Zr-C/C 复合材料烧蚀性能

利用 SEM 观察 Zr-C/C 复合材料烧蚀后的表观 形貌。在风洞烧蚀测试中,气流温度超过 3 000℃, C/C 复合材料中的 ZrC 首先与气流中的氧气发生反 应,转变为 ZrO₂。ZrO₂是一种优良的热障材料,热导 率为2.3 W/(m·K),熔点为2 700℃^[11]。ZrO₂在高 温下形成黏稠的玻璃态物质,并且在高温气流冲刷 下,紧紧地附着在烧蚀表面铺展成膜,如图 5(a)所 示。在纤维束的内部,由于含 Zr 量较低,且气流强度 http://www.yhclgy.com 宇航材料工艺 2010年 第5期 较小,未能够出现成膜现象,但是可以发现产生的 ZrO₂形成不连续的团聚体附着在纤维的表面,如图 5 (b)和(c)所示。样品的烧蚀性能见表3。



(a) 表面成膜



(b) Zr 烧蚀形貌



(c) (b)图放大图 5 材料烧蚀后表观形貌

Fig. 5 Apparent morphology of material after ablation

表 3 样品的烧蚀性能 Tab. 3 Ablation date of sample

			1	
样品	密度	含 Zr 量	线烧蚀率	质量烧蚀率
	$/g \cdot cm^{-3}$	1%	$/\mathrm{mm}\cdot\mathrm{s}^{-1}$	$/g \cdot s^{-1}$
DHB-8	1.88	24	5.07	1.80

在含 Zr 量较高的条件下,充足氧化锆能相互连 接形成连续均匀的氧化锆膜[图 5(a)],将基体表面 和烧蚀环境隔离开来,这时材料的烧蚀率由氧气通过 氧化锆膜的扩散速率所控制。在1 300-1 400℃氧化 锆的氧气扩散系数约为 10⁻⁹ g/(cm·s), ZrO₂膜作为 氧气扩散抑制层有效缓解材料的烧蚀速率。

4 结论

(1)在1000℃处理时, 锆化合物以单斜相 ZrO₂ 存在; 在超过1600℃处理后, ZrO₂与碳发生反应, 转 变为 ZrC。 (2)通过背散射测试发现,醋酸锆凝胶在 C/C 复 合材料表明形成均匀的 ZrC 涂层,在 C/C 复合材料 内部的分布主要依赖于本身孔洞的分布。利用溶胶 黏度低的特性,可以渗透到材料内部,提高材料 Zr 掺 杂量。利用溶胶-凝胶的方法最终可以达到涂层和 基体改性双重保护效果。

(3)随着 ZrC 含量的增加,材料的弯曲强度和模量均降低,因高 ZrC 含量在转化过程中,一定程度上破坏了碳纤维的结构,造成了材料整体力学性能的下降。

(4)在电弧烧蚀实验中,ZrC氧化为ZrO₂,在高 温高压气流冲刷下,在材料表面形成ZrO₂膜,有效地 阻隔了氧气与基体的接触,减缓材料烧蚀速率。

参考文献

[1] Choury J J. Carbon/Carbon materials for nozzles of solid propellant rocket motors[R]. AIAA Paper No. 762609, 1976

[2] 崔红,苏君明,李瑞珍,等.添加难熔金属化合物碳 化物提高 C / C 复合材料抗烧蚀性能的研究[J].西北工业大 学学报,2000,18(4):6692673

[3] Taverna A R. Erosion resistant nosetip construction.

[P]. US Pa2tent: US 4515847, 1985

[4] 王俊山, 李仲平, 敖明, 等. 掺杂难熔金属化合物碳 化物对 C/C 复合材料烧蚀微观结构的影响[J]. 新型炭材料, 2005, 20(2):97-102

[5] 李翠艳,李克智,欧阳海波,等. HfC 改性炭炭复合材料的烧蚀性能[J].稀有金属材料与工程,2006,35(2):365-368

[6] 殷声著. 现代陶瓷及其应用技术[M]. 北京:科学出版社,1990

[7] Laub B. Thermochemical ablation of tantalum carbide loaded carbon-carbons[R]. AIAA-80-1476,1980

[8] 邹武,张康助,张立同,等. 陶瓷基复合材料在火箭 发动机上的应用[J]. 固体火箭技术, 2000,23(2);60-68

[9] 梅冰, 苏勋家, 侯跟良, 等. 液相先驱体转化法制备 ZrC 粉末及合成机理[J]. 固体火箭技术, 2008, 31(3): 275-278

[10] 童庆丰,史景利,宋永忠,等. ZrC/ C 复合材料性能 及微观结构的研究[J]. 宇航材料工艺,2004,34(2):45-48

[11] Pentecot J L. High temperature inorganic coatings [M]. New York: Reinhold Publishing Corp., 1963: 10

(编辑 任涛)

(上接第54页)

(3)针刺 C/C 复合材料 z 向的弯曲强度、剪切强 度均随预氧丝网胎的体积分数增加而增加, xy 向弯 曲强度、剪切强度随预氧丝网胎的体积分数增加而降 低。

综上得知可以通过优化预氧丝网胎的体积分数, 使针刺 C/C 复合材料的综合力学性能达到使用要 求。尤其可以提高针刺 C/C 复合材料的 z 向力学性 能。

参考文献

 $[\,1\,]$ Fitzer E . The future of carbon-carbon composites $[\,J\,].$ Carbon, 1987, 25(2) : 163–190

[2] 苏君明, 崔红, 李瑞珍, 等. 新型针刺炭布 C/C 复合 材料的结构与性能[J]. 新型炭材料, 2000, 15(2):11-15 [3] 左劲旅,张红波,等.纤维体积分数对 C/C 复合材料 摩擦磨损性能的影响[J]. 中南大学学报(自然科学版), 2005,36(4):555-558

[4] 陈腾飞,黄伯云,刘根山,等. 坯体结构对 C/C 复合材 料增密速率的影响[J]. 材料工程,2002,8(3):3-5

[5] Chen Tengfei, Liao Jiqiao, et al. Effects of needle punched felt structure on the mechanical properties of carbon/carbon composites[J]. Carbon, 2003, 41: 993-999

[6] 刘建军,李铁虎,郝志彪,等. 针刺炭布/网胎复合织物的组分形态及性能研究[J]. 固体火箭技术,2005,28(4): 300

[7] 肖志超,陈青华,金志浩,等. 准三维 C/C 复合材料力 学性能分析[J]. 材料科学与工程学报,2008,26(5):693-696 (编辑 李洪泉)

— 64 —