# 碳纤维增强 SiBCN 陶瓷基复合材料的制备及性能

王秀军<sup>1,2</sup> 张宗波<sup>1,2</sup> 曾凡<sup>1</sup> 李永明<sup>1</sup> 徐彩虹<sup>1</sup>

(1 中国科学院化学研究所,北京 100190)

(2 中国科学院研究生院,北京 100049)

文 摘 以自制的聚硼硅氮烷(P-SiBCN)为基体聚合物利用前驱体浸渍裂解技术(PIP)制备了二维碳纤 维增强 SiBCN 陶瓷基复合材料,并对其力学性能进行了初步研究。经8次浸渍-裂解,所得复合材料室温弯曲 强度为 334 MPa,800℃/氩气条件下弯曲强度 367 MPa。该复合材料未经抗氧化防护处理情况下,800℃静态空 气中氧化3h后,强度保留率约为 60%。

关键词 聚硼硅氮烷,前驱体浸渍裂解技术,陶瓷基复合材料

# Fabrication and Properties of Carbon Fiber Reinforced SiBCN Matrix Composites

Wang Xiujun <sup>1,2</sup>	Zhang Zongbo <sup>1,2</sup>	Zeng Fan <sup>1</sup>	Li Yongming <sup>1</sup>	Xu Caihong <sup>1</sup>
(1	Institute of Chemistry, Chir	nese Academy of Scien	nces, Beijing 100190	)
(2	Graduate University of Chi	uese Academy of Scie	nces Beijing 100049	)

**Abstract** Carbon fiber reinforced SiBCN-matrix composites were fabricated by polymer infiltration and pyrolysis route (PIP) with a lab-produced SiBCN precursor (P-SiBCN) as a matrix source. Their mechanical properties were investigated. The composite obtained from 8 PIP-cycles showed its flexure strengths of 334 MPa at room temperature, and in-situ flexure strength of 367 MPa at 800°C in inert gas atmosphere. The composite retained its 60% strengths upon bending even at 800°C in air.

Key words Polyborosilazane, Polymer infiltration and pyrolysis, Ceramic matrix composites

# 0 引言

连续纤维增强陶瓷基复合材料高温力学性能优 异,是高温热结构的理想材料,已经广泛应用于航空 航天等军工领域。近些年,在民用领域,连续纤维增 强陶瓷基复合材料也找到新的增长点<sup>[1]</sup>。与 CVI 和 LSI 技术相比,聚合物浸渍裂解技术(PIP)制备复合 材料具有工艺简单的优点,该制备技术的发展也进一 步推动了聚合物前驱体,尤其是含硅聚合物,如聚碳 硅烷<sup>[2-3]</sup>、聚硅氧烷<sup>[4]</sup>、聚硅氮烷<sup>[5]</sup>以及聚硼硅氮烷 等含杂原子聚合物的发展<sup>[6-9]</sup>。在这些前驱体中,聚 硅氧烷商业可得或容易制备,化学性质稳定,结构调 控方便,成本低廉。但由其热解制备的 SiCO 陶瓷由 于高温下碳热还原反应的发生,使用温度上限为1 350℃。聚碳硅烷衍生的 SiC 陶瓷虽然热稳定性较 高,但温度超过 1 500℃时,由于 SiC 结晶及晶粒粗 化,SiC 基复合材料的力学性能将显著下降。而几种 聚硼硅氮烷转化的 SiBCN 陶瓷,高温下由于纳米晶 BNC<sub>x</sub>相的存在,阻止了 SiC 及 Si<sub>3</sub>N<sub>4</sub>的晶粒增长,使用 温度可以高达 1 650℃甚至更高<sup>[10]</sup>,因此是较理想 的高温陶瓷基复合材料前驱体。

Lee 等曾报道使用 B(C<sub>2</sub>H<sub>4</sub>SiMeH<sub>2</sub>)<sub>3</sub>改性的聚硅 氮烷作为前驱体<sup>[11-13]</sup>,制备碳纤维增强 SiBCN 复合 材料,所得材料具有优异的力学性能,但该前驱体制 备较为复杂。本文以自制的一种新型聚硼硅氮烷为 前驱体制备了碳纤维增强 SiBCN 陶瓷基复合材料, 并对其力学性能进行初步表征。

# 1 实验

# 1.1 原料

聚硼硅氮烷,自制<sup>[10]</sup>,为黄色、黏稠的液相聚合物,与四氢呋喃、己烷等有机溶剂具有很好的相容性。 在一定条件下其所含活性官能团可以发生交联反应 生成硬质、透明的完整块体。固化后的块体,在氩气

收稿日期:2012-08-28

作者简介:王秀军,1985年出生,博士研究生,主要从事功能陶瓷基复合材料研究。E-mail:wangxiujun@126.com

1 500℃下裂解,可以得到无定型的陶瓷,陶瓷产率约 62%。

所用 SiC 粉购自山东潍坊凯华碳化硅微粉有限 公司,纯度 99%,平均粒径 0.5 μm。

碳纤维布购自吉林炭素厂,使用前在高温下处 理,提高碳纤维的石墨化度,降低纤维和基体的相互 作用,提高复合材料的力学性能。

正己烷购自国药集团化学试剂有限公司,经分子 筛脱水处理后使用。

## 1.2 原料的表征

聚硼硅氮烷纯树脂及其浆料的流变行为采用 TA AR 2000 平板流变仪测量,平板直径为 25 mm,升温 速率为 5℃/min,空气气氛;TGA 采用 TG/DTA 6300 测试,氮气气氛,升温速率为 10℃/min。

# 1.3 复合材料制备

将聚硼硅氮烷前驱体、正己烷、SiC 填料按质量 比1:1:1 混合,机械搅拌,制得浆料。

用刮涂的方式将浆料浸在碳纤维布上,然后将浸 有浆料的碳纤维布叠层、组装、加热层压固化,固化温 度为180℃,最大压力0.3 MPa。待层压板冷却后,卸 压。固化之后的层压板在流动氮气的保护下,加热至 1000℃,使前驱体转化成陶瓷。随后,多孔的层压 板再次真空浸渍聚硼硅氮烷的正己烷溶液,升温达到 1000℃进行第二次裂解。再经过6个浸渍-裂解周 期完成材料的致密化,其中前4个周期热解至 750℃,后两个周期热解至1000℃。

# 1.4 复合材料的力学性能测试

复合材料裁成 2.5 mm×4 mm×40 mm 样条,进行 室温三点弯曲测试,采用 INSTRON 3365 型万能实验 机,试验速率为 0.5 mm/min,跨距为 32 mm。高温力 学性能测试所用样品尺寸与室温测试相同,样品在氩 气保护下随仪器加热装置升至设定温度,保持 10 min 后原位测试。未经抗氧化防护处理的样条,放置在水 平石英管式炉中,分别在 600、800、1 000℃ 静态及流 动空气中氧化 5 h、3 h、20 min,流动空气流速为 150 mL/min。待冷却至室温后进行三点弯曲测试。

#### 2 结果与分析

#### 2.1 聚硅硼碳氮及其浆料的流变行为及层压工艺

如图 1 所示,纯树脂和浆料表现出了不同的流变 行为。纯树脂黏度随温度的变化可以分为三个阶段: 室温至 86℃,树脂黏度降低,从 24.3 Pa·s 降低为 0.2 Pa·s 左右;86~158℃,黏度保持不变;超过 158℃后, 黏度急剧上升。根据凝胶理论,G'和 G"曲线的相交 点是凝胶点,可知纯树脂的凝胶温度是 158℃。虽然 在此温度之前,交联反应已经发生,但由于热效应的 抵消,因此在 80~158℃黏度保持不变。

由于纯树脂室温黏度较大,为了加入 SiC 填料, 并制备黏度合适的浆料,需要加入一定量的溶剂。本 文选择正己烷为溶剂,与树脂质量比1:1。浆料的流 变黏度测试,采用两种方式进行:一是在带有溶剂的 情况下,进行流变测试,流变曲线见图1曲线②;其二 是浆料混匀后,在磁力搅拌下抽干溶剂后测试,流变 曲线见图1曲线③。从图1曲线②可知,当加入溶剂 后,浆料的初始黏度仅有0.3 Pa·s,在<90℃时,随着 温度的升高,黏度逐渐增加,这是溶剂挥发的结果,同 时由于大量填料的存在,黏度在130℃时,就达到纯 树脂凝胶时的黏度,由于虽然 SiC 填料不参与树脂的 固化反应,但参与三维物理网络的搭建,因此导致黏 度迅速增大。从图1曲线③可知,当溶剂除去后,浆 料的初始黏度为3 Pa·s,<70℃时,随着温度的升高, 黏度逐渐增加,这是残余溶剂挥发的结果,70~90℃, 黏度有个降低反转的过程,这时树脂黏度受热下降的 效应起了主导作用。



图 1 P-SiBCN 的黏度曲线

Fig.1 Dependence of viscosity on temperature of P-SiBCN

在将浸有浆料的碳纤维布加热层压固化前,抽真 空除掉浆料中的溶剂,因此层压固化过程中基体黏度 的变化可参考图 1 曲线③,层压工艺参照其选择。除 掉溶剂后,在浆料的黏度达到 3 Pa·s 时,施加初始压力 10 kPa,达到 75℃时,黏度开始升高,此时施加压力 0.1 MPa,加热到 150℃时,施加最终压力 0.3 MPa。最终固 化温度为 180℃,保温 2 h。

# 2.2 聚硅硼碳氮及其浆料的裂解行为及裂解工艺

P-SiBCN 的陶瓷产率较低,在1000℃时陶瓷产 率为67%,如图2所示。



图 2 添加和未添加 SiC 填料的 P-SiBCN 的 TG 曲线

Fig. 2 TG curves of cured P-SiBCN with and without SiC filler P-SiBCN 陶瓷转化温度较低,在750℃时,失重 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2013 年 第2期 过程基本完成,这意味着重复浸渍-裂解过程可以以 较低的温度进行,从而减少了碳纤维与基体在较高温 度下的作用时间,并且在一定程度上弥补了 P-SiBCN 陶瓷产率偏低的不足。同时从 TG 曲线可知,加入 SiC 惰性填料,在不改变裂解机理及陶瓷化温度区间 的前提下,可以显著提高陶瓷产率,从而减少重复的 浸渍周期。

坯体裂解工艺的确定,需要从各个周期处理温及 升温速率的选择考虑。在试验中,前二次裂解和最后 二次裂解最终处理温度为1000℃,其他周期裂解温 度为750℃。前两个周期处理温度采取1000℃的目 的是通过高处理温度,形成高开孔率的结构,有利于 其后几个周期料浆的渗入,从而提高最终复合材料的 致密度。最后两个周期采取1000℃处理则是使得最 终材料在较高的温度范围内性质稳定。除第一个周 期外,其他周期的升温速率均为10℃/min。高的升 温速率有利于减少界面作用的时间。图3为各个周 期的浸渍效率,浸渍效率以每个周期的质量增重为度 量标准。



图 3 各裂解周期的浸渍效率

Fig. 3 Infiltration efficiency of each pyrolysis cycle

从图 3 中得知,第 6 个浸渍周期后,浸渍效率降 为 4.3%,第 8 个周期后,材料增重仅 1.9%,此时可 结束浸渍。从复合材料横截面的电镜图中(图 4)可 以看出,8 个周期后,材料没有明显缺陷。



图 4 浸渍 8 个周期后复合材料的截面图 Fig. 4 Morphology of CMC after eight infiltration cycle

# 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2013 年 第2期

#### 2.3 弯曲强度

复合材料的弯曲强度采用三种方式进行了表征。 其一是采取万能拉力机对复合材料试样进行实时原位 测试,如高温测试则采取惰性气氛保护,原位测试数据 可以反映复合材料在非氧化气氛中,在选定的温度下 可能达到的弯曲强度值;其二是将复合材料试样在静 态空气和流动空气(空气流速 150 mL/min)气氛下,在 设定的温度氧化处理一定时间后,自然冷却至室温后 测试其弯曲强度,数据见表1。实时原位测试结果为: 复合材料样条在室温、600、800℃下,弯曲强度分别为 334、340、367 MPa。可以发现,所制备的复合材料具有 较高的弯曲强度,且高温的弯曲强度比室温略高, 800℃时达 367 MPa。图 5 是 800℃测试样条的断面电 镜图,从图中可以看到碳纤维的大量拔出。

表 1 C<sub>r</sub>/SiBCN/SiC<sub>p</sub>静态和流动空气(150 mL/min) 氧化处理后的室温弯曲强度

Tab. 1 Flexural strength of  $C_f$ /SiBCN/SiC<sub>p</sub> after oxidation in static air and flowing air (150 mL/min)

at specific temperature and time

气氛	氧化处理	弯曲强度/MPa
	600℃/5h	242
市心	800℃/3h	198
空气	1000°C/20min	173
流动	600℃/5h	210
空气	800℃/3h	88
	1000°C/20min	162

表1数据反映了复合材料的本体抗氧化性能。 表1说明,经静态空气氧化处理后,复合材料仍然具 有较高的弯曲强度,600℃/5h后的样品弯曲强度为 242 MPa,800℃/3h后为198 MPa,强度保持率为 60%。然而在流动空气中,800℃/3h后仅为88 MPa,但600℃/5h和1000℃/20min的样品弯曲性 能变化不大。对比静态及流动空气中800℃/3h所 得样条的断面形貌(图6),发现流动空气中氧化的样 条,纤维与基体间存在着剥离和裂纹现象,这可能导 致了力学性能的剧烈下降。



图 5 样条 800℃弯曲破坏后断面的形貌图 Fig. 5 Morphology of CMC after bending test at 800℃ protected by inner gas

- 49 -





(b) 流动空气 图 6 样条经静态空气和流动空气 800℃/3 h 后, 弯曲破坏后断面的形貌图

Fig. 6 Morphologies of bending test specimens after oxidation at 800°C/3 h in static flowing air and respectively

#### 3 结论

采用 PIP 工艺,以自制的聚硼硅氮烷为前驱体,碳纤维为增强体,SiC 颗粒为填料,制备了 C<sub>r</sub>/SiBCN/SiC<sub>p</sub> 复合材料,并初步研究了复合材料的高温力学性能及抗氧化性,得到以下结论:

(1)聚硼硅氮烷前驱体、正己烷、SiC填料按质量 比1:1:1的比例所配制的浆料,具有很好的层压固化 工艺性,重复浸渍-裂解8个周期后,可以得到致密 的复合材料。

(2)所制备的复合材料具有良好的室温及高温 弯曲强度,800℃惰性气氛下,复合材料的弯曲强度达 367 MPa。

(3)未经任何抗氧化防护处理的复合材料经高 温静态及流动空气氧化后的室温弯曲强度较高,即经 1 000℃氧化 20 min 后,弯曲强度分别为 173 和 162 MPa。

## 参考文献

[1] Bongio E V, Lewis S L, Welson D R, et al. Polymer derived ceramic matrix composites for friction application [J]. Advances in Applied Ceramics,2009,108(5): 483-487

[2] Whitmarsh C K, Interrante L V. Synthesis and structure of a highly branched polycarbosilane derived from (chloromethyl) trichlorisilane[J]. Organometallics,1991, 10(5): 1336-1344

[3] Nterrante L V, Jacobs J M, Sherwood W, et al. Fabrication and properties of fiber and particulate-reinforced SiC matrix composites obtained with (A) HPCS as the matrix source [J]. Key Eng. Mater., 1997:127-131, 271-278

[4] Liu Q, Shi W, Babonneau F et al. Synthesis of polycarbosilane/siloxane hybrid polymers and their pyrolytic conversion to silicon oxycarbide ceramics[J]. Chem. Mater., 1997,9(11): 2434-2441

[5] Kroke E, Li Y L, Konetschny C, et al. Silazane derived ceramics and related materials [J]. Mater. Sci. Eng. R, 2000, 26:97-199

[6] Weinmann M, Kamphowe T W, Schuhmacher J et al. Design of polymeric Si-B-C-N ceramic precursors for application in fiber – reinforced composite materials [J]. Chem. Mater., 2000, 12:2112-2122

 [7] Bill J, Kamphowe T W, Muller A, et al. precursor-derived
Si-(B)C-N ceramics: thermolysis, amorphous state and crystallization[J]. Appl Organometal Chem. ,2001,15(10):777-793

 $[\,8\,]$  Riedel R, Kienzle A, Dressler W. A silicoboron carbonitride ceramic stable to 2,000  $^\circ$  [J]. Nature,1996,382(6594): 796–798

[9] Zhang Z, Zeng F, Han J et al. Synthesis and characterization of a new liquid polymer precursor for Si-B-C-N ceramics [J]. J. Mater. Sci. ,2011,46;5940-5947

[10] Peng J. Thermochemistry and constitution of precursorderived Si-(B)-C-N ceramics[D]. Ph. D Thesis, University of Stuttgart,2002

[11] Lee S H, Weinmann M, Gerstel P, et al. Extraordinary thermal stability of SiC particulate-reinforced poymer-derived Si -B-C-N composites[J]. Scripta Materialia,2008,59:607-610

[12] Lee S H, Weinmann M, Aldinger F. Processing and properties of C/Si-B-C-N fiber-reinforced ceramic matrix composites prepared by precursor impregnation and pyrolysis[J]. Acta. Materialia, 2008, 56 (7):1529–1538

 $[\,13\,]$  Lee S H, Weinmann M .  $C_{\rm fiber}/SiC_{\rm filler}/Si-B-C-N_{\rm matrix}$  composites with extremely high thermal stability[J]. Acta . Materialia,2009, 57: 4374–4381

(编辑 李洪泉)