热处理对 3D C/C 复合材料断裂行为的影响

张明瑜¹,李建立¹,苏哲安¹,陈建勋¹,黄 东¹,殷 腾²

(1.中南大学 粉末冶金国家重点实验室,湖南 长沙 410083;
 2.中南大学 机电工程学院,湖南 长沙 410083)

摘 要:采用 3D 炭纤维预制体,以丙烯作为碳源,氮气作为载气,利用自制的快速 CVI 炉制备了 C/C 复合材料。详细分析了不同 CVI 工艺下,热处理对 C/C 复合材料断裂强度、断裂方式以及材料均匀性的影响。力学性能测试结果表明,材料的弯曲断裂特征与制备过程中受到的高温热处理次数有关。与1次连续 CVI 工艺相比,多阶段连续 CVI 工艺下,C/C 复合材料经过 2 次 "CVI-热处理"循环工艺后,其密度达 1.8 g/cm³,抗弯强度达 196.69 MPa,断裂方式为假塑性断裂,材料在 Weibull 概率分布下强度分散性较小。

关键词:炭/炭复合材料;热处理;断裂;Weibull分布

中图分类号: TB332 文献标志码: A

文章编号:1673-9833(2011)01-0001-05

Effect of Heat-Treatment on Fracture Characteristics of 3D C/C Composites

Zhang Mingyu¹, Li Jianli¹, Su Zhean¹, Chen Jianxun¹, Huang Dong¹, Yin Teng²

(1. State Key Laboratory of Powder Metallurgy, Central South University, Changsha 410083, China;

2. College of Mechanical and Electrical Engineering, Central South University, Changsha 410083, China)

Abstract: Using 3D carbon fibre preform, with C_3H_6 as the carbon source and N_2 as the carrier gas, C/C composites are fabricated by the fast CVI process. The effects of heat-treatment on flexural strength, fracture ways and the uniformity of C/C composites are analyzed under different CVI processes. The experimental results indicate that the fracture characteristics of composites are closely related to the times of heat-treatment during CVI process. Compared with a continuous CVI, C/C composites show a pseudo-plastic fracture with the destiny 1.8 g/cm³ and flexural strength 196.69 MPa after two "CVI-heat treatment" circulation under multi-stage CVI process, and the uniformity of materials is well by Weibull distribution.

Keywords: C/C composites; heat-treatment; fracture; Weibull distribution

0 引言

炭纤维增强炭/炭(C/C)复合材料综合了纤维增 强复合材料优良的力学性能和炭质材料的高温性能, 因而被广泛应用于航空航天领域。根据复合材料的基 体前驱体的不同,可将C/C复合材料分为热解炭基、树 脂炭基以及沥青炭基3类,其中热解炭和纤维的结合强 度以及综合力学性能均明显高于树脂炭和沥青炭^[1-2]。 由于 C/C 复合材料多用于国防军工领域,因此关 于高性能热解炭基 C/C 复合材料力学性能的研究较 少。已有研究表明^[3-6],对于脆性纤维增强塑性基体或 塑性纤维增强脆性基体复合材料,其强度服从 2 参数 Weibull 分布。获取不同工艺下制备的 C/C 复合材料力 学性能的可靠数据和材料断裂演变过程,是材料制造 者和设计者共同关心的问题^[7-8]。为提高对高密度预制

收稿日期: 2010-12-10

基金项目:国家自然科学基金资助项目(50802115),国家973计划基金资助项目(2011CB605801)

作者简介:张明瑜(1974-),男,辽宁沈阳人,中南大学助理研究员,主要从事C/C复合材料工艺研究,

E-mail: mingyu@mail.csu.edu.cn

体制备炭/炭复合材料的认识,本文将研究不同工艺 下热处理对 3D C/C 复合材料断裂性能的影响,从而进 一步优化快速化学气相浸渗(chemical vapor infiltration, 简称 CVI)工艺。

1 实验部分

1) 实验设备

本实验的主要设备有:电子万能试验机,CSS-44100型,长春试验机研究所生产;自制快速CVI炉, 设备简图如图1所示。



图 1 CVI设备简图 Fig.1 Scheme of CVI system

2) 沉积工艺

采用氮气稀释丙烯_{C₃H₆, 沉积温度为900~1 100 ℃, 丙烯流速为1.3~5 L/min, 氮气流速为1~6 L/min。1次连续工艺则是在相同条件下连续沉积,中间只进行机械加工,最终进行1次热处理。多阶段连续工艺中,样品每沉积50~80 h,进行1次机械加工和2 000~2 300 ℃ 石墨化处理。}

3) 结构分析

采用电子万能试验机测试材料的抗弯强度和弯曲 模量。其中,材料抗弯强度的测量参照QJ2099—99标 准及GB14452—1999标准进行,并采用三点弯曲法。为 减小Weibull分布模型的形状参数的分散性,降低其相 对误差,实验过程中对每个样品取有效试样20个^[9], 加工尺寸均为55 mm×10 mm×4 mm。材料弯曲模量 的测量参照GB/T1042—1979进行,且测试时的加载速 率为1.0 mm/min。

采用称重并测量体积法测算样品的密度。

2 结果与讨论

表1为不同预制体经1次连续CVI工艺前后的密度。 表1表明,不同密度预制体经过50hCVI工艺后,所 制备的C/C复合材料的密度随着预制体初始密度的升 高而逐渐下降。本实验结果表明,相对于低密度预制 体,通过1次CVI工艺实现高密度预制体增密是比较 困难的。

表1 不同预制体1次连续CVI前后密度

Table 1 The density of different layers with one-step CVI process

		he le ce ce	hat here and here	() 你你你你 ~~~ 目的	
	编号	初始密度/	纤维初始	1 伏连珙 CVI 東癸	编织结构
		$(g \cdot cm^{-3})$	体积分数/%	密度 /(g・cm ⁻³)	310 - 7 - 1 1 3
	1	0.38	21.6	1.52	三维正交
	2	0.78	44.3	1.25	三维正交
	3	0.85	48.3	1.23	三维正交
	4	0.94	53.4	1.20	三维正交

图 2 显示了选用初始密度为 0.94 g/cm³ 的预制体, 采用多阶段连续 CVI 工艺制备 C/C 复合材料的密度和 强度变化情况。





由图2可以看出, C/C复合材料经过2次"CVI-热处理"循环工艺后,其密度达到1.8 g/cm³,抗弯强度达到196.69 MPa。但是当"CVI-热处理"循环工艺的次数超过2次时,材料密度的增加量不明显,而抗弯强度反而开始下降。但对于1次连续CVI工艺制备的C/C复合材料,其密度达到1.4 g/cm³后即不再升高,而经过1次热处理后,其抗弯强度则由232.43 MPa降低

到114.93 MPa。

图 3 为 C/C 复合材料经过不同次数 "CVI-热处理" 循环工艺时材料强度的 Weibull 概率分布。Weibull 模 数 *m* 是表征材料均匀性的常数, *m* 越大,表示材料越 均匀,材料的强度分散性越小。





at different 'CVI-heat treatment' circulation processes

由图 3 可看出, 1 次连续 CVI 工艺只经历 1 次最终 热处理, C/C 材料的密度分布不均匀, 预制体由表及 里形成密度梯度; 而 3 次热处理会使纤维受损量大, 材 料内部缺陷增多, 从而导致 Weibull 模数 *m* 值下降。

在 C/C 复合材料中任取一微元,其微元强度 ε 服从 2 参数 Weibull 分布方程 $w(a, m)^{[10-13]}$,即

$$\phi(\varepsilon) = \frac{m}{a} \left[\frac{\varepsilon}{a} \right]^{m-1} \exp\left\{ -\left\{ \frac{\varepsilon}{a} \right\}^m \right\} , \qquad (1)$$

式中:a为尺度参数;m为Weibull模数,是反映缺陷 在材料中分布状况的参数。

损伤变量 D 是表征材料损伤程度的量度,而且损 伤强度与各微元所包含的缺陷多少有关,这些缺陷直 接影响着微元的强度*ε*。损伤变量 D 与微元强度*ε*所服 从的统计规律有如下关系^[3]:

$$D = 1 - \exp\left\{-\left\{\frac{\varepsilon}{a}\right\}^{m}\right\} \circ$$
 (2)

将实验所得参量代入方程(2),可得到不同工艺 下制备 C/C 复合材料的损伤演化方程为:

$$D = \mathbf{I} - \exp\left\{-\left\{\frac{\varepsilon}{124.68}\right\}^{5.0668}\right\},\tag{3}$$

$$D = 1 - \exp\left\{-\left\{\frac{\varepsilon}{186.84}\right\}^{18.2510}\right\} \circ$$
 (4)

图4所示分别为1次连续CVI工艺和多阶段连续CVI



图4 不同工艺制备C/C复合材料断裂损伤演化图

Fig. 4 Fracture evolution chart of C/C composites at different preparation processes

由图 4 可知,1次连续 CVI 工艺下制备的 C/C 材料的损伤从 40 MPa 就开始了,而多阶段连续 CVI 工艺制备的 C/C 复合材料的损伤在 130 MPa 才开始,这表明多阶段连续 CVI 工艺制备 C/C 复合材料的密度和均匀性明显好于1次连续 CVI 工艺制备的 C/C 复合材料的密度和均匀密度和均匀性。

C/C 复合材料经历 "CVI- 热处理 - CVI" 循环工艺 时,一方面,热处理过程会导致材料的抗弯强度下降; 但是另一方面,密度上升又会提高材料的抗弯强度。 图 5 为 C/C 复合材料在制备过程中不同阶段下的断裂 特征曲线(*N*=0,1,2,3表示所制得的C/C复合材料经过 "CVI- 热处理 - CVI" 循环工艺的次数)。



工艺制备 C/C 复合材料的断裂演化过程。





从图 5 中可以看出, C/C 复合材料未经热处理(即 N=0)时,基体/界面的结合强度大,存在较大的内应 力,曲线呈现出明显的脆断特征。经历1次"CVI-热 处理 - CVI"循环工艺时,材料在失效后仍能保持较高 的承载能力,呈现出假塑性断裂特征,且有明显的2 次承载面。这可解释为:第一次热处理对材料有明显 的开孔作用,因此有利于后续CVI在空隙内填充大量 的热解炭,且连接为整体,当材料受到外加应力作用 时,热解炭先发生脆断。炭纤维和热解炭在热处理过 程中,由于2者热膨胀系数失配^[14-15],纤维/基体界面 结合强度弱化,继热解炭脆断后,材料呈"假塑性"断 裂。而且此时只经历1次热处理,炭纤维在热处理过 程中损伤较小,因此能保持较好的纤维韧性,弯曲位 移量大。经历2次"CVI-热处理-CVI"循环工艺后, 材料的密度上升,其对材料抗弯强度的作用仍占主导 地位,因而 C/C 复合材料内部分区断裂,载荷 - 位移 曲线呈台阶状。经 3次"CVI-热处理 - CVI"循环工艺 后,C/C 复合材料密度上升对抗弯强度的作用低于热 处理对抗弯强度的弱化,因而材料的抗弯强度降低, 且载荷 - 位移曲线趋于平滑,这主要是由于热处理次 数增多会导致纤维/基体界面结合强度大幅度下降, 预制体层间作用力减弱,材料在弯曲应力作用下很快 发生分层破坏。

3 结论

1) C/C 复合材料经过 2次 "CVI-热处理"循环工艺后,密度达 1.8 g/cm³,抗弯强度达 196.69 MPa。当 "CVI-热处理"循环工艺次数超过 2次时,复合材料密度的增量不明显,而其抗弯强度开始下降。而经 1次 CVI工艺制备的 C/C 复合材料,其密度达 1.4 g/cm³时即不再升高,而其抗弯强度经 1次热处理则由 232.43 MPa 降低到114.93 MPa。

2) 从材料经过不同次数 "CVI-热处理"循环工艺 下材料强度的 Weibull 概率分布来看,当循环工艺次数 低于 2 次或者超过 2 次时,Weibull 模数 *m* 值下降,材 料均匀性降低。因此,"CVI-热处理-CVI" 致密化工 艺循环次数以 2 次为宜。

3)热处理工艺对高密度三维正交预制体制备的热 解炭基 C/C 复合材料断裂行为影响较大,其断裂强度 随热处理次数变化。当复合材料进行 2次"CVI-热处 理-CVI"致密化循环工艺时,材料的断裂呈明显假塑 性断裂特征,载荷 - 位移曲线呈台阶式;当热处理次 数超过 2次时,载荷 - 位移曲线由台阶式趋于平滑,这 表明复合材料在弯曲破坏下过早发生分层断裂,抗弯 强度降低。

参考文献:

- Schmidt D T. Carbon/Carbon Composites[J]. SAMPE Journal, 1972, 8(3): 9.
- [2] Ko Tse-Hao, Kuo Wen-Shyong. Effect of Carbon Fabric Type on the Mechanical Performance of 2D Carbon/Carbon Composites[J]. Polymer Composites, 1998, 19(5): 618– 625.
- [3] Mahesh S, Phoenix S L, Beverlein I J. Strength Distributions and Size Effects for 2D and 3D Composites with Weibull Fibers in An Elastic Matrix[J]. International Journal of Fracture, 2002, 115: 41-85.
- [4] Cattell M K, Kibble K A. Determination of the Relationship between Strength and Test Method for Glass Fiber Epoxy Composite Coupons Using Weibull Analysis[J]. Material

5

Design, 2001, 22(4): 245-250.

- [5] Singh S P, Kaushik S K. Fatigue Strength of Steel Fiber Reinforced Concrete in Flexture[J]. Cement Concrete Comp., 2003, 25: 779–786.
- [6] Araki H, Yang W, Suzuki H, et al. Fabrication and Flextural Properties of Tyranno-SA/SiC Composites with Carbon Interlayers by CVI[J]. Journal of Nuclear Materials, 2004, 329/330/331/332/333(1): 567–571.
- [7] 于守泉,张伟刚.热处理温度对热解炭及炭/炭复合材料力 学性能的影响[J]. 无机材料学报,2010,25(3):315-320.
 Yu Shouquan, Zhang Weigang. Effect of Heat-Treatment Temperature on Mechanical Properties of Pyrocarbon and Carbon/Carbon Composites[J]. Journal of Inorganic Materials, 2010,25(3):315-320.
- [8] 张晓明,李克智,李贺军,等,预制体添加BN对炭/炭复 合材料性能的影响[J].机械科学与技术,2010,29(1): 36-39.

Zhang Xiaoming, Li Kezhi, Li Hejun, et al. Influence of BN on the Properties of the Carbon/Carbon Composites[J]. Mechanical Science and Technology for Aerospace Engineering, 2010, 29(1): 36–39.

- [9] Xu Yongdong, Cheng Laifei, Yan Dantao, et al. Optimization of Sample Number for Weibull Function of Brittle Materials Strength[J]. Ceramics International, 2001, 27(2): 391–399.
- [10] 龙 源,万文乾,纪 冲,等.基于 WEIBULL 概率分布 的钢纤维混凝土材料损伤演化分析[J].材料科学与工程学 报,2007,25(6):830-834.

Long Yuan, Wan Wenqian, Ji Chong, et al. Study on Damage Evolvement of Steel Fiber Concrete Material by WEIBULL Probability Distribution[J]. Journal of Materials Science and Engineering, 2007, 25(6): 830-834.

- [11] 李 辉,张立同,曾庆丰,等.2D C/SiC复合材料的可靠 性评价[J].复合材料学报,2007,24(4):95-100.
 Li Hui, Zhang Litong, Zeng Qingfeng, et al. Reliability Analysis of 2D C/SiC Composite[J]. Acta Materiae Compositae Sinica, 2007, 24(4):95-100.
- [12] 孟兆强,郭中一,龚江宏,石英陶瓷弯曲强度的Weibull统
 计分析[J].稀有金属材料与工程,2009,38(2):1178-1180.

Meng Zhaoqiang, Guo Zhongyi, Gong Jianghong. Weibull Statistical Analysis of Bending Strength of Quartz Ceramic [J]. Rare Metal Materials and Engineering, 2009, 38(2): 1178–1180.

[13] 吴守军. 3D SiC/SiC复合材料热化学环境行为[D]. 西北工 业大学, 2006: 38-42.

Wu Shoujun. Themochemical Environmental Behaviors of 3D SiC/SiC Composite[D]. Northwestern Polytechnical University, 2006: 38-42.

- [14] Fitzer E, Manocha L M. Carbon Reinforcements and Carbon/ Carbon Composites[M]. [S.L.]: Springer, 1998: 190–220.
- [15] 孙丽莉, 贾玉玺, 孙 胜, 等, 界面强度对纤维复合材料 破坏及力学性能的影响[J]. 山东大学学报. 工学版,2009, 39(2): 101-103.

Sun Lili, Jia Yuxi, Sun Sheng, et al. Influence of Interfacial Strength on Fracture Process and Mechanical Properties of Fiber Composites[J]. Journal of Shandong University: Engineering Science, 2009, 39(2): 101–103.

(责任编辑:廖友媛)