# G/Al 复合材料管件的真空液相成型工艺研究

王新 $\mu^{1,2}$  万  $\Sigma^1$  熊德赣<sup>1</sup> 汪定 $\Sigma^2$  陈名 $\Psi^2$ 

(1 国防科技大学航天与材料工程学院,长沙 410073)(2 空军第一航空学院二系,信阳 464000)

**文** 摘 以高模高强碳纤维 M40I (6K) 增强铝基复合管为研究对象,研究了真空反压液相浸渗工艺中, 纤维束丝分散技术、预制件压缩强度提高技术及碳纤维涂层对管件成型及性能的影响。结果表明:SiC,可以 起分散作用,有利于浸渍;加入 10 %的偏磷酸盐的预制件经 680 真空去胶后的压缩性能满足浸渗要求,纤 维保持了较好的平直度且分布均匀。C-Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> 涂层对复合材料的性能有较大影响,经涂层处理后的预制件所 制备出的复合材料的强度比未经涂层处理的提高了 13 %左右。所制备的复合材料的比强度、比模量较高, 密度小于 2.5 g/cm<sup>3</sup>。

关键词 真空反压液相浸渗, C/Al复合材料, 管材, 预制件, 力学性能

# Preparation of Continuous C<sub>f</sub>/Al Composite Tube by Vacuum Pressure Infiltration Method

Wang Xinkun<sup>1,2</sup>Wan Hong<sup>1</sup>Xiong Degan<sup>1</sup>Wang Dingjiang<sup>2</sup>Chen Minghua<sup>2</sup>(1College of Aerospace and Materials Engineering of National University of Defence Technology ,Changsha 410073)(2The First Aviation College of Airforce ,Xinyang 464000)

Abstract For a high modulus and strength M40I (6K) carbon fiber reinforced aluminum composite, the effects of fiber dispersion, preform compression-strength improvement and carbon fiber in vacuum pressure infiltration technology on the tube formation and its performance are investigated. The research results show that SiC<sub>p</sub> hybrization is benefit to the infiltration of molten Al into fiber preform; additing of 10 % acid phosphate heated at 680 , the compression property can satisfy the infiltration requirement; the fiber has good straightness and uniform distribution. The effect of the C-Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> coating on composite property is great and the preform by coating treatment can improve the strength of the C<sub>f</sub>/Al composites as much as 13 %. The composites prepared has high specific strength, modulus and low density less than 2.5 g/ cm<sup>3</sup>.

Key words  $% \left( {{{\rm{Vacuum}\ pressure\ infiltration\ ,\ C_{f}}} \right)$  , Al composite , Tube , Preform , Mechanical property

# 1 前言

金属基复合材料(MMCs)由于具有高硬度、高 强度、低的线膨胀系数、高热导率和优良高温性能而 成为新型的结构材料<sup>[1,2]</sup>。20世纪80年代后期美 国等一些西方国家开始重视MMCs的这些潜在性能 并把MMCs器件应用在航天器上。随着我国航空航 天事业的发展,高比强度、高比模量和独特性能的复 合材料结构件的研制与生产显得尤为重要。航天材 料及工艺研究所采用热压扩散法研制的 B/ Al 复合 管虽然有很高的性能并已达到了应用阶段<sup>[3]</sup>,但 B/ AI 复合管制造工艺复杂、生产成本昂贵,能否采用 价格较低的碳纤维和较简单制造工艺获得相应高性 能的复合材料取代它,显示出很高的实际应用价值。

液相浸渗工艺虽然是一种较为简单、经济的制备方法,可是由于碳纤维呈束丝状态,浸渍需要较大压力,且增强体易与基体发生反应,界面反应控制困难,易形成界面反应脆性层以及浸渍不均匀<sup>[4~6]</sup>, 形成浸渗盲区,给材料的使用性能带来不稳定因素。

— 35 —

收稿日期:2003 - 11 - 14 王新坤,1972年出生,硕士,主要从事金属基复合材料的研究工作 宇航材料工艺 2004年 第4期

© 1994-2009 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

7

且碳/铝复合管的成型又受到浸渗长度长、壁薄等尺 寸的限制。本文从界面反应的控制、颗粒分散效果、 预制件的压缩性能的测试分析,探讨了碳/铝复合管 的真空液相浸渗过程控制途径,为获得高性能的碳/ 铝复合管提供依据。

### 2 试验

### 2.1 实验材料

实验所用碳纤维是日本东丽公司生产的高强 高模碳纤维 M40J (6K)。基体采用 Al - Mg5。采用 淀粉或淀粉与粒度为 1 µm 的 SiC<sub>p</sub> 的混合浆料作 分散剂,利用一定量的 Al (OH)3 和磷酸制得不同 P/ Al 比的偏磷酸盐溶液作为管状预制件的高温粘 接剂。

#### 2.2 预制件的制备

预制件的制备包括无纬布的制备和无纬布的铺 排<sup>[7]</sup>。无纬布的制备工艺流程如图 1 所示。

根据设计的复合材料的纤维体积分数 V<sub>f</sub>(本实 验为 50 %左右)及管件的尺寸对无纬布进行裁剪、 铺排、装模制得管状预制件。



#### 图 1 无纬布工艺流程简图

Fig. 1 Flow chart of preform technology

# 2.3 真空反压浸渍成型

- 12.1000 真空压力浸渍装置中进行的,其工艺流程



图 2 真空反压浸渍成型工艺流程



#### 2.4 性能测试

在 ZZK- 16 - 20 型真空加热炉中对预制件进行 热处理,冷却后在 WD - 100 电子万能材料试验机 上,用自制的模具模拟液相浸渗过程中预制件的受 压情况,对预制件进行压缩试验。当预制件所承受 的载荷达到一定值时,预制件中的纤维发生移位,计 算机记录的载荷—位移曲线出现折点。根据折点所 对应的载荷值,计算出预制件中发生纤维位移时的 强度值,依此作为评定预制件压缩性能好坏的指标。 试样尺寸为 10 mm ×10 mm ×100 mm,压头下移速度 为 0.5 mm/min。利用光学显微镜对纤维的分散效 果进行观察。采用英国产的型号为 XL30ESEM 的扫 描电镜,观察拉伸断口的形貌。在电子万能材料试 验机进行单向复合材料的拉伸及三点弯曲强度测 试,试样尺寸为 120 mm ×10 mm ×2 mm,拉伸试样的 标距为 50 mm,弯曲试验的跨距为 40 mm。

#### 3 结果与讨论

#### 3.1 颗粒混杂对管件成型性能的影响

管状预制件在真空反压浸渍过程中,浸渍长度 越大,浸渍阻力越大。特别是由于束丝碳纤维内纤 维间的间隙很小,在浸渍过程中常常出现复合不完 全的现象,难以制备出尺寸较大的 C<sub>f</sub>/AI 管件。为 此在预制件制备过程中分别采用淀粉与 SiC 颗粒的 混杂工艺<sup>[7,8]</sup>,以增大束内纤维间距。图 3 为混杂 后所制备的 C<sub>f</sub>/AI 管的金相照片。

从图 3(a)中可以看出,束内纤维有明显搭接现 象,造成局部浸渗盲区,纤维不能充分发挥增强作 用,造成复合材料力学性能偏低,这主要是由于在高 温下较大的淀粉胶体颗粒炭化,颗粒变小,浸渗时纤 维受压而相互接触。从图 3(b)中可以看出,虽然淀 宇航材料工艺 2004 年 第4期

7

粉的浓度减少,但由于 SiC<sub>p</sub> 的加入,纤维的相互搭 接现象明显减少,在同样工艺条件下复合材料的力 学性能有所提高(表 1)。这是由于与淀粉相比,SiC<sub>p</sub> 稳定性较好,纤维在浸渗受压时仍能被 SiC, 有效地 分散,使浸渗盲区减少,纤维能有效地发挥增强作 用。



(a) 经5%淀粉分散

(b) 经3%淀粉、2%SiC<sub>p</sub>分散

图 3 颗粒分散效果的金相照片 160 ×

Fig. 3 Photos of metallography of  $C_f/Al$ 

#### 表1 复合材料成型工艺参数和性能

Tab. 1 Technology parameters and properties of the composites

基体加热 温度/	预制件加热 温度/	保温时间 / min	浸渍压力 / MPa	复合材料的 密度/g cm <sup>-3</sup>	颗粒分散 及涂层	b / MPa	bb / MPa	E <sub>bb</sub> J / GPa	V <sub>f</sub> / %
700	680	240	10	2.10	5%淀粉、无涂层	342	489	156	53.4
700	680	240	10	2.13	5%淀粉、有涂层	393	562	158	53.3
700	680	240	10	2.15	3 %淀粉、2 %SiCp、无涂层	381	545	149	51.6
700	660	240	10	2.15	3%淀粉、2%SiCp、有涂层	438	626	152	51.6

## 3.2 偏磷酸盐粘接剂对预制件压缩强度的影响

采用颗粒混杂的办法可以有效地提高铝液对 G 预制件的浸渍长度,但试验中发现,由于铝液与 纤维束的摩擦阻力的影响<sup>[9]</sup>,浸渍过程中纤维难以 保持平直的状态而呈折弯的现象,严重影响复合材 料的性能。为此在预制件中加入一定量的偏磷酸 盐,以提高预制件的强度。

氢氧化铝与磷酸混合,在一定温度下发生如下 反应:

 $Al (OH)_3 + 3H_3PO_4 = Al (H_2PO_4)_3 + 3H_2O$ 

 $Al (H_2 PO_4)_3 = Al (PO_3)_3 + 3H_2O$ 

在 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> - P<sub>2</sub>O<sub>5</sub> - H<sub>2</sub>O 体系中,不同 P/Al 原子 比和反应温度使得 Al (PO<sub>3</sub>)<sub>3</sub> 具有不同的分子结构。 当 P/Al 大于 3 时,低温下产物是 Al (H<sub>2</sub>PO<sub>4</sub>)<sub>3</sub>;当温 度升至 230 以上时变成 AlH<sub>2</sub>P<sub>3</sub>O<sub>10</sub>;当温度升至 500 左右时,产物变成链状分子结构的 Al (PO<sub>3</sub>)<sub>3</sub>; 当温度达到 600 左右时,变成环状结构。浓度均 宇航材料工艺 2004年 第4期 为 10 %、不同 P/Al 原子比的偏磷酸盐和处理温度对预制件强度的影响如图 4 所示。







- 37 —

结果表明: P/AI 原子比、烧结温度和偏磷酸盐 (粘接剂)的浓度对预制件的压缩性能均有显著的影 响,实验所确定的最佳工艺为: P/AI 原子比为 23/1、 热处理温度为 500、偏磷酸盐的浓度为 10%。

3.3 Cr 涂层对复合材料性能的影响

G/Al 复合材料的界面属反应结合界面<sup>[10]</sup>,一





(b) 有涂层

(D) 有你力

Fig. 5 Fracture shapes of composites

从图 5(a)中可以看出,复合材料的断口为平断 口,属低应力脆断,其原因为在浸渍复合过程中,基 体与增强体发生强烈反应,在界面处生成较厚界面 脆性相 Al<sub>4</sub>C<sub>3</sub>,导致结合过强,造成材料的低应力脆 断。经涂层处理后的预制件所制得的复合材料的断 口中,纤维有一定的拔出,这是由于 C - Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> 阻挡 层降低了基体与纤维的反应,界面结合强度降低,能 有效地传递载荷。从表 1 可以看出,复合材料性能 较高,同样工艺条件下复合材料的力学性能提高 13 %左右。

4 结论

(1)利用真空反压液相浸渗制备的 G/AI 复合 材料,其密度低于 2.5 g/cm<sup>3</sup>,复合材料比强度和比 模量较高。

(2) SiCp 起到分散纤维的作用,减少了浸渗阻力,避免了束内纤维的相互搭接和浸渗盲区的形成, 所得复合材料纤维分散均匀。

(3)预制件中加入偏磷酸盐作为高温粘接剂,能 有效地提高预制件的压缩性能,结果表明 P/AI 原子 比为 23/1、偏磷酸盐的浓度为 10 %时的预制件经 500 真空烧结后,压缩性能最好。

(4) C - Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> 涂层能有效地阻挡界面反应的发 生,减少了界面脆性相的生成,同样工艺条件下复合 材料的力学性能提高 13 %左右。

#### 参考文献

1 Long S, Beffort O, Flower H M, You L. Mechanical behavior of metal matrix composites. Materials Science and Technology , 2000;16:806 ~ 810

2 Degischer H P, Schulz P, Lacom W. Properties of continuous fiber reinforced Al-and Mg matrix composites produced by gas pressure infiltration. Key Engineering Materials ,1997;127 ~ 131:99 ~ 110

3 李成功.金属基复合材料的研究与进展. 宇航材料 工艺,1995;25(4):1~5

4 曹莹,吴林志等.碳纤维复合材料界面性能研究.复 合材料学报,2000;17(3):89~93

5 王文龙等.碳-铝复合材料浸渍成型工艺探讨.复 合材料学报,1985;2(2):32~34

6 毛志英.金属基复合材料浸渗凝固过程的研究.特 种铸造及有色合金,1992;(5):1~3

7 万红等.净成型真空液相浸渗制备碳铝复合材料的 技术研究.稀有金属材料与工程,2000;29(1):411~414

8 周世晓,王公耀等. SiCp 混杂对 C/Al 浸渍成型复合 材料性能的影响. 复合材料学报,1996;13(4):65~71

9 王浩伟.纤维增强金属基复合材料液相浸渗充填过
程.复合材料学报,1995;12(3):38~41

10 陈叶生等.碳/铝复合材料界面反应对抗拉强度的 影响.复合材料学报,1987;4(4):68~73

11 彭平,李效东等.碳纤维/铝复合材料界面化学反 应产物的定量研究.国防科技大学学报,1998;(5):12~15

#### 宇航材料工艺 2004 年 第4期

D