# 一种铍合金材料的结构和性能

徐五丹! 郭领军! 李贺军! 李晏辉<sup>2</sup> 王剑锋!

(1 西北工业大学凝固技术国家重点实验室,西安 710072)(2 上海锴朴国际贸易有限公司,上海 200439)

**文 摘** 对国外某型号飞机所用的铍合金刹车材料进行了密度测试、结构观察、化学元素分析、力学、物理 和摩擦性能表征,并与 C/C、C/SiC 复合材料和粉末冶金材料的相关性能作了对比,结果表明,粉末冶金铍合金 材料密度低,力学和摩擦性能优异,是一种很有发展前途的刹车材料。

关键词 铍合金,结构,力学性能,物理性能,摩擦性能

# Structure and Properties of a Beryllium Alloy

Xu Wudan<sup>1</sup> Guo Lingjun<sup>1</sup> Li Hejun<sup>1</sup> Li Yanhui<sup>2</sup> Wang Jianfeng<sup>1</sup>

(1 The State Key Laboratory of Solidification Processing, Northwestern Polytechnical University, Xi'an 710072)

(2 Shanghai Ever Skill M & E Co. , Ltd , Shanghai  $\ 200439)$ 

**Abstract** The density, structure, chemical element analysis, mechanical, physical and friction properties of a certain type of aircraft brake material -a beryllium alloy were investigated. A comparison of some performances between C/C composites, C/SiC composites and the Be alloy made by powder metallurgy(PM) was made and the results show that beryllium alloy has low density, excellent mechanical and friction properties, and is a potential brake material.

Key words Beryllium alloy, Structure, Mechanical properties, Physical properties, Friction properties

### 0 引言

铍(Be)是最轻的碱土金属元素,其原子序数小, 熔点较高(1283℃),热容量大(1.8828J/(g·K)), 另外它具有高的弹性模量,良好的导热率和较低的线 胀系数(1.16×10<sup>-5</sup>/K),可形成保护性氧化层,故在 空气中即使红热状态时也很稳定。铍也可作为合金 添加剂,常见的铍基合金(或者含铍材料)有Be-Cu、 Be-Al、Be-Ni、Cu-Al-Be(-X)合金等,这些合金体 系已成功应用于航空航天制造,汽车制造,通信业等 多个领域<sup>[1]</sup>。

作为刹车盘材料,对传统的粉末冶金材料来说, 存在着密度大、热容限低、易腐蚀等缺点;而 C/C 复 合材料存在着易氧化、湿衰等不利的方面<sup>[2]</sup>;对于 C/ SiC 复合材料来说,由于碳纤维与 SiC 基体的线胀系 数的差异,材料内部存在着热失配的问题。

目前国内对于作为刹车材料使用的铍合金研究 较少,尚未发现相关的文献报道。本文对国外某型号 军用飞机所用铍合金刹车材料的微观组织进行了观察与分析,对其密度、化学元素、力学、物理和摩擦性能进行了测试、分析与表征,并将其与传统的粉末冶金航空刹车材料和目前研究较多的 C/C 复合材料、 C/SiC 复合材料的相关性能进行比较,以便为国内开展铍合金研究提供参考。

#### 1 实验

# 1.1 试样加工

将样件沿 xy 向和 z 向两个方向加工成力学、热 膨胀、导热性能测试试样。弯曲性能试样尺寸为 55 mm×10 mm×4.5 mm,其中 xy 向试样的厚度方向和 z向试样的宽度方向为刹车盘样件的厚度方向;剪切性 能试样尺寸为 40 mm×8 mm×4.5 mm,其中 xy 向试样 的厚度方向为刹车盘样件的厚度方向;压缩性能试样 尺寸为 12 mm×8 mm×8 mm,其中 xy 向试样的边长方 向和 z 向试样的高度方向为刹车盘样件的厚度方向; 热膨胀性能试样尺寸为  $\Phi$ 6 mm×20 mm,导热性能试

收稿日期:2010-12-02;修回日期:2011-01-18

作者简介:徐五丹,1985年出生,硕士,从事 C/C 复合材料制备工艺研究。E-mail:guolingjun@ nwpu.edu.cn

样尺寸为 Φ12.6 mm×3 mm,其中 xy 向试样的直径方 向和 z 向试样高度方向为刹车盘样件的厚度方向。 摩擦性能试样尺寸为 25 mm×25 mm×10 mm,试样的 厚度方向为刹车盘样件的厚度方向。图 1 为刹车盘 样件取样方向示意图。



# 图 1 刹车盘样件取样方向示意图 (箭头方向为加载或测试方向)

Fig. 1 Sampling direction of the disc (direction of the arrow is the direction to load or test)

# 1.2 实验方法

# 1.2.1 密度测试

根据质量体积法即公式(1)计算力学性能试样的表观密度:

$$\rho = \frac{m}{V} \tag{1}$$

式中,m为材料的质量,V为材料的体积。

# 1.2.2 化学元素分析

采用德国 Bruker AXS 生产的 S4 Pioneer X 射线 荧光光谱仪得到铍合金中其他元素的含量,然后根据 所有元素含量之和为1 来确定 Be 元素的含量。采用 Cu 靶 X-Pert 自动 X 射线衍射仪对合金的物相定性 分析。

#### 1.2.3 力学性能测试

根据 Q/NPU-CC-02-02、Q/NPU-CC-02-03 和 Q/NPU-CC-02-04 方法,采用 CMT 5304-30KN 微机 控制电子万能试验机对铍合金试样的压缩、弯曲及剪 切性能进行测试,加载速率为0.5 mm/min。

# 1.2.4 热膨胀性能测试

采用德国 NETZSCH DIL-402C 热膨胀仪对铍合 金试样的热膨胀性能进行表征。表征温度范围为室 温至 600℃,升温速率为 5 K/min。整个测量过程以 氩气作为保护气体,支架系统为石英,校正标样为 Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>。

#### 1.2.5 导热性能测试

采用 LFA-427 激光导热仪对铍合金试样的比热 容和热扩散系数进行测试,测试条件为环境温度 25℃,湿度 60%。然后根据热导率公式(2)计算热导 率。

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2011 年 第4期

 $\lambda = c_n \alpha \rho$ 

(2)

式中, $\alpha$  为热扩散率; $c_{\alpha}$ 为比热容, $\rho$  为材料的密度。

#### 1.2.6 摩擦性能测试

采用 QDM150 型干式摩擦性能试验机,对偶材质 为铸铁,圆盘转速 500 r/min,紧压力 1.51 MPa。

# 1.2.7 微观结构观察

将铍合金经粗磨、细磨、抛光后,用混合酸和氢氟酸反复腐蚀至可观察到清晰的晶界,采用 Net. hot. I 型卧式光学显微镜观察其微观结构。

#### 2 结果与分析

#### 2.1 密度分析

测试得出铍合金的平均密度为 1.82 g/cm<sup>3</sup>, 而 C/SiC 复合材料的密度一般在 1.9~2.2 g/cm<sup>3</sup>,常见 的粉末冶金材料如铁基合金的密度为 5.8~6.2 g/ cm<sup>3</sup>,铁铜基合金密度为 4.8~5.2 g/cm<sup>3</sup>,铜基合金的 密度范围为 6.0~6.4 g/cm<sup>3</sup>(表 1),相比较而言, 铍 合金属于低密度材料。鉴于铍合金在密度方面的优 势,应用于军用飞机的刹车盘可以大大降低飞机本身 的重量,提高飞机的性能。

表 1 其他几种材料的密度及力学性能<sup>[3-4]</sup> Tab. 1 Density and mechanical properties

#### of some brake materials

材料	密度 /g·cm <sup>-3</sup>	弯曲强度 /MPa	压缩强度 /MPa	剪切强度 /MPa
C/C 复合材料 <sup>1)</sup>	1.71	130.1	100.6	11.5
C/SiC 复合材料	$2.1 \pm 0.1$	165 ±30	260 ±41	22.0
铁基粉末冶金材料	5.8 - 6.2	-	294 ~ 343	-
铁铜基粉末冶金材料	4.8-5.2	-	140-250	-
铜基粉末冶金材料	6.0 - 6.4	-	226 - 245	-

注:1)C/C 复合材料性能数据为对国外某刹车材料进行测试所得。

#### 2.2 化学元素及微观结构分析

表 2 为铍合金的化学成分测试结果,图 2 为铍合 金的 XRD 衍射图。从图中可以看出,铍合金主要含 有铍和少量的氧化铍。通过 X 射线荧光分析合金元 素组成,结果如表 2 所示。因 X 射线荧光分析对于 元素周期表中氢、氦、锂、铍四种元素分析比较困难, 所以利用 X 荧光分析得到的铍合金元素含量只是定 性测量。

#### 表 2 铍合金的化学成分测试结果

# Tab. 2 Results of chemical elements

	anar	y 515 101 DC	i yinanii 2 kii	0y	WC /0
Be	Fe	Al	Ni	U	其他
87.37	6.07	4.04	1.01	1.0	0.51

— 81 —

wt 0%



图 2 铍合金的 XRD 衍射图

Fig. 2 XRD pattern of beryllium alloy

对照表 2 和图 2,可知铍合金中铍含量最高,铍 合金是通过粉末冶金工艺制备而成的,在制备过程之 中不可避免的会掺入 Fe、Al 等其他元素,但是这些元 素的含量很少,在图 2 中未见这些元素的峰。铍合金 在空气中会发生缓慢氧化,在表层形成一层致密的氧 化物薄膜,阻止合金的进一步氧化,因而从 XRD 衍射 图像中也发现了少量的氧化铍。

图 3 为铍合金的微观结构。可以看出铍合金的 晶粒尺寸很小,较大的晶粒粒径约 50 μm,大小晶粒 镶嵌排布,小的晶粒围绕在大晶粒的四周。由于铍合 金的晶粒较小,根据细晶强化机制,对铍合金实施作 用力时,这样的细小晶粒会消耗合金内的能量,提高 铍合金的强度以及韧性。



图 3 铍合金微观结构 Fig. 3 Microstructure of beryllium alloy

#### 2.3 力学性能

表3为铍合金的力学性能测试结果。由表1和 表3可知,铍合金在xy向和z向的弯曲强度分别为 470.9和586.2 MPa,均远大于C/C和C/SiC复合材 料,说明铍合金具有良好的抗弯性能;铍合金在xy、z 向的压缩强度分别为1477.6和1427.36 MPa,要远 远高于两种复合材料以及传统粉末冶金材料。由此 可知,铍合金具有非常优异的抗压性能,更适合用于 刹车片的制备,在相同的压力情况下,铍合金的使用 寿命较其他三种材料而言会更长;另外,铍合金的 xy 向平均剪切强度为62.8 MPa,同样大于两种复合材 料的剪切强度,具有良好的抗剪切性能。

1 ab. 3 Mechanical properties of beryinum alloy									
		弯曲	性能			压缩	性能		剪切性能
试样	x	у У	2	3	x	y	2	3	xy
	强度/MPa	模量/GPa	强度/MPa	模量/GPa	强度/MPa	模量/GPa	强度/MPa	模量/GPa	强度/MPa
1	394.9	152.1	578.4	161.3	1457.1	15.4	1453.9	13.5	54.9
2	486.0	154.83	588.9	201.3	1516.0	11.7	1492.1	11.1	66.2
3	531.9	161.7	586.3	162.5	1536.1	11.8	1414.4	11.8	65.6
4			575.4	155.9	1401.0	11.1	1349.0	10.5	64.0
5			601.8	155.9					63.5
均值	470.9	156.2	586.2	167.4	1477.6	12.5	1427.36	11.7	62.8

表 3 铍合金的力学性能测试结果 Tab. 3 Mechanical properties of beryllium alloy

#### 2.4 物理性能

图 4 为铍合金线胀系数—温度曲线,表 4 为铍合 金热导率测试结果。由图 4 可见铍合金 xy 向的线胀 系数值在(8.9~17.1)×10<sup>-6</sup>/K,z 向线胀系数在(3.1 -16.2)×10<sup>-6</sup>/K,xy 向的线胀系数略高于 z 向的。曲 线可以分为两个阶段:第一阶段,线胀系数随温度的 增加迅速增大,曲线的斜率比较大;第二阶段,线胀系 数继续随温度的增加而增大,曲线近似为直线,斜率 变小。在低温区域(小于 150℃),线胀系数对温度变 化比较敏感。



— 82 —

与 C/C 复合材料和 C/SiC 复合材料相比(表 5),线胀系数较大,容易在材料内部产生热应力,但 铍合金强度及延展性要明显优于两种复合材料,所以 不影响它在刹车盘方面的应用。铍合金热导率在 58.5~90.0 W/(m·K),明显高于 C/C 复合材料和 C/SiC 复合材料,因而在刹车片使用过程之中,能够 将摩擦产生的热量快速地散发,降低刹车片自身的温 度,避免材料在高温下使用,从而提高材料的使用寿 命。

农业 公开华州风纪末	表 4	热导率测试结果	
------------	-----	---------	--

Tab. 4 Thermal conductivities along different direction

温度		xy 向			z [1]	
∕°C	热容/J·(g·K) <sup>-1</sup>	热扩散率/mm <sup>2</sup> ·s <sup>-1</sup>	热导率/W・(m・K) <sup>-1</sup>	热容/J·(g·K) <sup>-1</sup>	热扩散率/mm <sup>2</sup> ·s <sup>-1</sup>	热导率/W⋅(m⋅K) <sup>-1</sup>
25	0.782	61.729	87.035	0.808	62.928	90.032
200	1.204	31.622	68.645	1.218	31.818	68.819
400	1.587	22.866	65.428	1.604	23.644	67.355
600	1.756	18.465	58.461	1.749	18.885	58.568

表 5 两种复合材料的线胀系数和热扩散率<sup>[4]</sup>

Tab. 5 CTE and thermal diffusion

coefficient of two composites

C/C 2 20 1 48 (20 1200°C) 20 27 12 87 (2	
$C/C = -2.20 \approx 1.48(50 \approx 1200 \text{ C}) 29.27 \approx 15.87(.5)$	25 ~800℃)
C/SiC -1.6~2.9(100~1300°C) 0.45~0.13(25	5~1000°C)

注: C/C 复合材料性能数据为对国外某刹车材料进行测试所得。

#### 2.5 摩擦磨损性能

刹车材料的性能好坏、性能是否稳定,直接影响 着飞机制动系统的灵敏度和可靠性<sup>[5]</sup>。图5所示为 铍合金强制磨损全程图形,表6为铍合金强制磨损测 试结果。从图5和表6可知,不同行程下铍合金的摩 擦系数比较平稳,基本在0.26~0.28 波动。在摩擦 过程中,材料表面的温度随着行程的增加而增大,但 曲线斜率较小,行程4.71 km之后,温度保持比较平 稳的趋势,最大值为216℃。铍合金磨损量约为0,说 明其耐磨性高,使用寿命长,优于其他几种材料(表 7)。图5所示的压力曲线随着行程的变化比较平 稳,但出现了多个小峰,图6是铍合金摩擦前后的表 面形貌。从图6(a)中可以知道材料表面存在许多小 的凹坑,而且分布均匀,可解释压力曲线上出现这些 峰的原因。

从图 6(b)中可以看出,摩擦后表面形成许多的 划痕,部分区域附有黏着层,说明摩擦过程之中存在 着磨粒磨损<sup>[6]</sup>。对摩擦后的材料做 XRD 衍射分析, 如图 7 所示,无黏着层铍合金表面的成分主要是铍与 氧化铍[图 7(a)],与未摩擦时的成分相比没有发生 较大的变化;附有黏着层区域的成分主要是铁,镁 [图 7(b)],这是由于在摩擦过程之中,铸铁的硬度 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2011年 第4期 较低,发生黏着摩擦<sup>[6]</sup>,使铸铁黏着在铍合金表面。



图 5 铍合金强制磨损全程图形



表 6 铍合金强制摩擦性能测试结果 Tab. 6 Results of friction test for beryllium alloy

检测项目	最高温度/℃	动摩擦系数	最小动摩擦系数
前半	135	0.26	0.06
后半	216	0.27	0.00
全程	216	0.27	0.00
	检测项目 前半 后半 全程	检测项目 最高温度/℃   前半 135   后半 216   全程 216	检测项目 最高温度/℃ 动摩擦系数   前半 135 0.26   后半 216 0.27   全程 216 0.27

#### 表7 其他几种材料的摩擦性能<sup>[3-4]</sup>

#### Tab.7 Friction properties of some brake materials

材料类型	刹车压力/MPa	摩擦系数	磨损量/μm
C/C 复合材料 <sup>1)</sup>	-	0.30	
C/SiC 复合材料	-	0.34	1.9
铁基粉末冶金材料	0.82	0.23	5.0~13.0
铁铜基粉末冶金材料	斗 0.95	0.26	≤8.0
铜基粉末冶金材料	0.45	0.24	5.4-7.2

注:1) C/C 复合材料性能数据为对国外某刹车材料进行测试所得。



图 6 铍合金摩擦前后表面形貌 Fig. 6 Surface topography of beryllium alloy before and after friction



Fig. 7 XRD patterns of beryllium alloy after friction

#### 3 结论

(1) 铍合金密度低, 晶粒尺寸较小, 大小晶粒镶 嵌排布,提高了其强度及韧性。

(2) 铍合金弯曲、压缩和剪切性能优异, 明显优 于 C/C、C/SiC 复合材料以及传统粉末冶金材料。

(3) 铍合金热导率在 58.5~90.0 W/(m·K), 可 迅速降低刹车片自身的温度,避免材料在高温下使 用,从而提高材料的使用寿命。

(4) 铍合金具有优良的抗磨损性能以及稳定的 摩擦特性,安全可靠。

#### 参考文献

[1] 张友寿,秦有钧,吴东周,等. 铍和含铍材料的性能及 应用[J]. 焊接学报, 2001, 22(6):92-96

[2] 常顺宏,田广来,林辉.中国航空机轮刹车系统发展 综述[J]. 航空科学技术, 2003(5): 24-26

[3] 姚萍屏,熊翔,黄伯云. 粉末冶金航空刹车材料的应 用现状与发展[J]. 粉末冶业,2000, 10(6):34-38

[4] Fan Shangwu, Zhang Litong, Xu Yongdong, et al. Microstructure and properties of 3D needle-punched carbon/silicon carbide brake materials [ J ]. Compos. Sci. Technol., 2007 (67):2390-2398

[5] 姚萍屏,熊翔,彭剑昕. 粉末冶金航空刹车材料的选 择[J]. 中国机械工程,2002,13(12):1067-1068

[6] 康立忠. SiC 颗粒增强铝基复合材料干摩擦磨损的研 究[D]. 上海交通大学,2008

> (编辑 任涛)

- 84 ---