硼纤维 环氧复合材料界面剪切强度的测试与研究

文思维 肖加余 曾竟成 杨孚标 张昌天

(国防科技大学航天与材料工程学院,长沙 410073)

文 摘 设计了一种单纤维拔出试样制备方法,分析了单根硼纤维拔出特性;同时采用该方法分别测试了 四种硼纤维,环氧复合材料界面剪切强度。固化剂采用异佛尔酮二胺(IPDA)的硼纤维,环氧复合材料界面剪 切强度比采用二乙烯三胺(DETA)的提高了 44.7%;采用液体丁腈橡胶(LNBR)改性环氧树脂的硼纤维,环氧 复合材料界面剪切强度提高了 97.7%~135%。

关键词 硼纤维,环氧树脂,界面剪切强度,单纤维拔出试验

Interfacial Shear Strength of Boron Fiber/Epoxy Composites

Wen Siwei Xiao Jiayu Zeng Jingcheng Yang Fubiao Zhang Changtian (College of Aerospace and Materials Engineering, National University of Defense Technology, Changsha 410073)

Abstract A method of preparing single fiber pull-out specimens is designed and the character of single boron fiber pull-out is analyzed Additionally, the interfacial shear strength (IFSS) of boron fiber/epoxy (B_f /epoxy) composites is measured with this method. The IFSS of B_f /epoxy composites with isophorone-diam ine (IPDA) is 44.67% higher than that of B_f /epoxy composites with diethylene triam ine (DETA); the IFSS of B_f /epoxy composites modified with liquid nitrile-butadiene rubber (LNBR) are increased by 97.74% ~134.97%.

Key words Boron fiber, Epoxy, Interfacial shear strength, Single fiber pull-out test

1 前言

在复合材料界面性能中,最重要的是界面剪切强度,它已成为复合材料的一个力学性能参数和强度指标。目前,界面剪切强度的常用研究方法有单纤维拔出、临界纤维长度、纤维顶出试验和微脱粘试验等方法,其中单纤维拔出试验应用较多,但对直径较小的纤维试样制备较困难^{11~41}。

硼纤维具有强度高 (3.2 GPa)、模量高 (400 GPa)和线胀系数较高 (4.5 ×10⁻⁶/K)等特点^[5]。硼 纤维/环氧复合材料在国外已应用于损伤铝合金结构 的修复材料^[6],国内对其研究较少。

本文根据硼纤维的特点,设计了一种简单快捷的 单根硼纤维拔出试样制备方法,分析了该制备方法的 合理性以及单根硼纤维拔出特性。采用该方法制备 了单根硼纤维拔出试样并测试分析了硼纤维,环氧复 合材料的界面剪切强度。

2.1 材料

硼纤维:俄罗斯,纤维直径为 142 µm。E - 51环 氧树脂:中国石化巴陵石油化工有限责任公司。二乙 烯三胺(DETA):湖南汇虹试剂有限公司。异佛尔酮 二胺(IPDA):美国 Acros Organics公司。丙酮:长沙 市分路口塑料花化工厂。液体丁腈橡胶(LNBR):日 本 ZEON公司。

2.2 单纤维拔出试样制备

为保证单纤维拔出试验时纤维完全拔出,纤维的 包埋长度是试样制备中的关键,过长的包埋长度常导 致纤维在受拉过程中本身断裂而不是纤维从基体中 拔出,所以包埋深度一定要小于临界纤维拔出长度 _{偏界}^[1]:

$$k_{\text{BR}} = \frac{r}{2} \tag{1}$$

式中, 为纤维拉伸强度, r为纤维半径, 为界面剪 切强度。根据式 (1)和试验所用硼纤维及树脂性能

2 试验

收稿日期 : 2006 - 07 - 17;修回日期 : 2006 - 08 - 03 基金项目 :武器装备预研基金资助项目 (51489040105KG0101)

作者简介: 文思维, 1974年出生,博士研究生,主要从事聚合物基复合材料的研究工作

宇航材料工艺 2007年 第 3期

得到 _{&p} = 2 27 mm,为使硼纤维被完全拔出,确定本 试验的纤维包埋长度为 1 mm 左右。由于在制备试 样时存在误差,实际纤维包埋长度可能大于 1 mm,但 如果在拔出试验中硼纤维被完全拔出而不断裂则认 为试样合格。

在试样制备中,先将硼纤维裁剪成一定长度的纤 维段,用丙酮清洗硼纤维表面;然后将配制好的环氧 树脂体系涂在中间开孔的坐标纸上,放置硼纤维,硼 纤维一端浸入环氧树脂中的长度约为 1 mm,另一端 足够长使纤维在拉伸时不致被拔出,按固化制度固化 (E-51+IPDA:70 /1 h+100 /2 h; E-51+IPDA +10% LNBR:80 /1 h+120 /2 h; E-51 + IPDA 和 E-51 + DETA +10% LNBR:70 /1 h + 100 /2 h)。试验中包埋的硼纤维被完全拔出,因此本试样 制备方法确定的纤维包埋长度合理。

将制备好的试样夹持在万能试验机上,进行拔出 试验,加载速度为 0.1 mm/min,在光学显微镜下观察 并测量纤维拔出长度。硼纤维/环氧复合材料界面剪 切强度采用下式计算^[1]:

$$_{\text{pulout}} = \frac{P}{2 rl}$$
(2)

式中, *P*为纤维拔出最大载荷, *r*为纤维半径, *l*为纤维 拔出长度。

3 结果及讨论

3.1 单根硼纤维拔出特性

图 1为单根硼纤维拔出载荷 — 位移关系曲线。 从图中可以发现,单根硼纤维拔出试验中,当载荷达 到最大值后急剧下降,没有出现明显的平缓下降段。



图 1 单根硼纤维拔出载荷 — 位移关系曲线

Fig 1 Load-Displacement curve of single boron fiber pull-out test

这主要是由于硼纤维的表面为一些边界分开的、 不规则的小结节,小结节直径为 3~7 µm、高 1~3 µm,并形成深度为 0.25~0.75 µm的节间沟,这些小 结节构成"玉米棒 结构的粗糙纤维外观形貌如图 2 所示。硼纤维 环氧复合材料中,硼纤维的线胀系数 与环氧树脂的相差较大,固化后环氧树脂向硼纤维施 加径向压力,填充硼纤维粗糙表面,形成与硼纤维的 机械结合。当硼纤维 环氧的界面完全脱粘时,这种 机械结合被破坏,纤维开始被拔出,此时纤维与树脂 基体间的摩擦力与最大拔出载荷相比很小,因此在单 根硼纤维拔出载荷一位移关系曲线中没有出现明显 的载荷平缓下降段。这种现象也可以从硼纤维拔出 过程看出,如图 3所示。图 3(a)是硼纤维拔出载荷 达到最大值前的照片,此时硼纤维没有滑移现象。当 拔出载荷达到最大值,界面在瞬间完全脱粘,拔出载 荷急剧下降,继续拔出,载荷值几乎为零,纤维缓慢地 被拔出[如图 3(b)所示],直到纤维被完全拔出,如 图 3(c)所示。



图 2 硼纤维表面 SEM 形貌 Fig 2 SEM morphology of boron fiber surface



(a) 硼纤维未被拔出



(b) 硼纤维部分拔出

宇航材料工艺 2007年 第 3期



(c) 硼纤维被完全拔出图 3 单根硼纤维拔出过程细节Fig 3 Pull-Out process of single boron fiber

为采用有限元法分析单根硼纤维拔出试验界面 脱粘前界面的剪切应力分布情况,假设界面粘接完好 无缺陷,树脂基体材料为各向同性材料,硼纤维为横 观各向同性材料。硼纤维和树脂基体均采用 Brick 8node等参元,考虑到对称性,取试样的四分之一进 行分析。单根硼纤维拔出试验界面脱粘前界面剪应 力分布情况如图 4所示,发现在纤维包埋起始部位和 纤维包埋端部存在剪应力极值。

结合有限元分析结果和文献 [1],硼纤维与环氧 树脂间界面破坏过程为:纤维在承受拉伸载荷被拔出 过程中,纤维与树脂基体的界面不是在载荷值达到最 大值时突然脱粘,而是当载荷达到一定值时,由于纤 维包埋起始部位和纤维包埋端部存在剪应力极值,因 此在这两个部位的界面将首先产生裂纹。随载荷增 大,界面裂纹将向纤维包埋中间部位扩展,载荷由未 脱粘的纤维包埋中间部分和脱粘部分的摩擦力承担, 直到界面因完全脱粘而破坏,纤维被拔出。





从界面裂纹产生过程可以发现,由公式(2)得出 的值是界面剪切应力的平均值,而不是其最大值。由 文献[7]可知界面剪切应力的最大值是平均界面剪 切应力的4~5倍。但是由于在实验中,纤维与基体 间未脱粘界面实际面积很难精确测量,因此本文采用 宇航材料工艺 2007年 第3期 公式 (2)计算硼纤维 环氧复合材料界面剪切应力, 以此分析硼纤维 环氧复合材料的界面性能。

3.2 硼纤维 环氧复合材料的界面剪切强度

硼纤维 环氧复合材料界面剪切强度值见表 1。 表 1中界面剪切强度数据均为 15个试样测试数据的 平均值,测试值的标准方差为 1.26~2 19 MPa,离散 系数为 6 00% ~12 1%。王零森从实验数据推导出 了界面剪切强度 与纤维半径 的关系为^[8]:

$$=Ar^{-k}$$
(3)

式中, *A* 为与纤维和基体性质有关的常数, *k* 为经验 值。式 (3)表明界面剪切强度随纤维半径增大呈指 数降低,本文所用的硼纤维半径较大,测得的界面剪 切强度在 10.4~29.8 MPa之间,与王零森采用式 (3)计算的范围一致^[8]。

表 1 硼纤维 环氧复合材料的界面剪切强度

Tab 1 Interfacial shear strength of B_f /epoxy composites

材料体系	界面剪切 强度 /MPa	标准方差 /MPa	离散系数 /%
$B_{f}/(E - 51 + DETA)$	10. 4	1. 26	12. 1
B_{f} (E - 51 + DETA + 10% LNBR)	24. 5	2.19	8. 95
$B_{f} / (E - 51 + IPDA)$	15. 1	1. 53	10. 2
B_{f} (E - 51 + IPDA + 10% LNBR)	29. 8	1. 79	6.00

从表 1中发现,固化剂采用 IPDA 的硼纤维 杯 氧复合材料界面剪切强度比采用 DETA 的提高了 44.7%;采用 LNBR 改性环氧树脂的硼纤维 环氧复 合材料界面剪切强度比未改性的提高了 97.7% ~ 135%。采用 IPDA 固化环氧树脂,使环氧树脂的粘 接性能提高,从而提高了硼纤维 环氧复合材料的界 面剪切强度。对于采用 LNBR 改性的 E - 51环氧树 脂体系,橡胶相在环氧树脂中呈"海岛 状结构,当硼 纤维 环氧复合材料界面中的裂纹扩展到这种结构 时,橡胶粒子发生塑性变形使裂纹产生分岔或弯曲, 吸收破坏能,延缓开裂;另外 LNBR中的一CN 基也使 环氧树脂的粘接性能提高。

不同环氧树脂体系的单根硼纤维拔出 SEM 形貌 如图 5所示。当基体材料为 E - 51 + DETA 时 [图 5 (a)],硼纤维拔出后表面光滑,没有树脂碎片,而且 树脂基体与纤维间存在明显的裂纹,界面层表现出脆 性破坏特性,树脂基体与硼纤维的粘接较弱。基体材 料为 E - 51 + IPDA 时 [图 5(c)],拔出的硼纤维表面 有少量的树脂碎片,硼纤维与树脂基体粘结较好,且 韧性基体耗散了更多的破坏能。基体材料为 E - 51 + DETA + 10% LNBR [图 5(b)]和 E - 51 + IPDA + 10% LNBR [图 5(d)]时,硼纤维拔出后纤维表面都 残留树脂碎片,树脂基体与纤维间没有明显的裂纹; 后者与前者相比残留的树脂碎片形状较小数量较多。 由此可见,环氧树脂采用 IPDA固化后与硼纤维粘结 较强,界面结合较好;环氧树脂采用 LNBR 改性后与

(a) $B_f / (E - 51 + DETA)$



硼纤维的粘结性能得到提高。



(b) $B_{f}/(E - 51 + DETA + 10\% LNBR)$



(c) $B_f / (E - 51 + IPDA)$

(d) $B_f / (E - 51 + IPDA + 10\% LNBR)$

图 5 单根硼纤维拔出后的 SEM 形貌 Fig 5 SEM monphology of single boron fiber after pull out

4 结论

(1)单纤维拔出试验界面脱粘前,纤维包埋起始端部界面存在应力集中现象,界面裂纹首先在此处产生并扩展。

(2)LNBR改性环氧树脂固化剂采用 IPDA 的硼 纤维 环氧复合材料界面剪切强度为 29.8 MPa。

(3)固化剂采用 IPDA 的硼纤维 环氧复合材料 界面剪切强度比采用 DETA 的提高了 44.7%;采用 LNBR改性环氧树脂的硼纤维 环氧复合材料界面剪 切强度比未改性的提高了 97.7%~135%。

参考文献

1 Piggott M R. Why interface testing by single-fibre methods can be misleading Composites Science and Technology, 1997; 57: 965 ~ 974

2 Koichi G The role of interfacial debonding in increasing the strength and reliability of unidirectional fibrous composites Composites Science and Technology, 1999; 59: 1 871 ~1 879

3 Zeng Q D, Ling L, W ang Z L. Statistical strength of uni-

directional composites and the effect of the interfacial shear strength Composites Science and Technology, 1996; 56: 1 191 ~ 1 200

4 PiggottM R. Why the fibre/polymer interface can appear to be stronger than the polymer matrix Composites Science and Technology, 1997; 57: $853 \sim 857$

5 陈祥宝主编.聚合物基复合材料手册.北京,化学工业 出版社,2004

6 Jones R, Molent L. Application of constitutive modelling and advanced repair technology to F111C aircraft Composite Structures, 2004; 66: $145 \sim 157$

7 Pisanova E, Zhandarov S, Ahmad I Three techniques of interfacial bond strength estimation from direct observation of crack initiation and propagation in polymer-fibre systems Composites, 2001; 32: 435 ~ 443

8 王零森,罗雄,陈熙等.复合材料的界面强度及测定 方法.材料研究学报,1994;8(4):372~377

(编辑 李洪泉)

— 70 —