GFRP与铝合金叠层低损伤压铆工艺参数研究

朱亚蓉 马兴海2.3 刘东平 安立辉4

(1 天津航天长征火箭制造有限公司,天津 300462)

(2 南京航空航天大学,南京 210016)

(3 首都航天机械有限公司,北京 100076)

(4 中国运载火箭技术研究院,北京 100076)

文 摘 为解决玻璃钢(GFRP)与铝合金叠层压铆过程中对GFRP层的损伤问题,对典型GFRP/铝合金叠 层开展了2A10材料 Φ4 mm 铆钉在不同大小预制孔和压铆力下GFRP材料损伤情况的有限元分析,得到了实 现低损伤压铆的预制孔大小及压铆力范围;根据仿真结果开展了叠层压铆试验研究并对试片进行了无损检 测、剪切强度分析。结果表明:GFRP/铝合金叠层在压铆过程中选用(18.5±0.2) kN压铆力、Φ4.2 mm 预制孔 可实现GFRP与铝合金叠层的低损伤压铆。

关键词 玻璃钢(GFRP),铝合金,低损伤,压铆工艺 中图分类号:V461 DOI:10.12044/j.issn.1007-2330.2020.03.004

Low Damage Riveting Process Parameters of Multi-layer Consisting of GFRP Composite and Aluminum Alloy

ZHU Yarong¹ MA Xinghai^{2,3} LIU Dongping¹ AN Lihui⁴

(1 Tianjin Long March Launch Vehicle Manufacturing Co. Ltd., Tianjin 300462)

(2 Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016)

(3 Capital Aerospace Machinery Company Limited, Beijing 100076)

(4 China Academy of Launch Vehicle Technology, Beijing 100076)

Abstract In order to solve the damage to GFRP composite during the riveting process of multi-layer consisting of GFRP composite and aluminum alloy, the dynamic damage analysis of GFRP composite have been simulated by ABAQUS on the effects of diameter of pre-drilled hole and riveting squeeze of Φ 4 mm 2A10 aluminum alloy rivet. On the basis of the simulation the experimental investigations on multi-layer consisting of GFRP composite and aluminum alloy were performed. The non-destructive test and shear test of the specimens were conducted. Results of the analysis indicate that the adequate process parameters of Φ 4.2 mm pre-drilled hole and (18.5±0.2) kN riveting force can achieve the requirements of low damage to GFRP composite.

Key words GFRP, Aluminum alloy, Low damage, Riveting process parameters

0 引言

玻璃纤维增强塑料常称之为玻璃钢(GFRP),具 有强度高、性能稳定、耐蚀性好等诸多优点,在航空、 航天、航海、汽车等行业的产品中得到了广泛应 用^[1-3]。在航天产品中,采用GFRP与铝合金叠层形 成承载结构,在保证产品结构强度的同时可以实现 产品的轻量化。GFRP与铝合金叠层铆接时工艺方 法和工艺参数若选用不当,容易在GFRP一侧的铆钉 头或镦头周围出现压伤、硌伤、分层等缺陷。

吕九九等^[4]开展了5~10 mm厚度的玻璃钢与铝合 金夹层2A01、2A10材料 Φ4 mm、Φ5 mm铆钉液压驱动 的压铆力试验,得出了符合铆接技术条件镦头尺寸要 求的压铆力范围,并根据3%~4%干涉量大小确定了 Φ4 mm铆钉制孔参数为Φ4.1/Φ4.2 mm、Φ5 mm铆钉 制孔参数为Φ5.1/Φ5.2 mm。代瑛^[5]对复合材料/2124 铝合金板材叠层开展了TA1铆钉的电磁铆接工艺研究,

收稿日期:2019-11-14

第一作者简介:朱亚蓉,1986年出生,工程师,主要研究方向为运载火箭箭体结构制造与质量检测技术。E-mail:yr.zhu@163.com 通信作者:马兴海,1981年出生,高级工程师,主要研究方向为运载火箭箭体结构铆接装配技术。E-mail:maxh211@163.com

确定了钉孔间隙、铆钉外伸量、电磁铆接电压等工艺参数。章茂云等^[6]对2.0 mm玻璃钢/3.0 mm铝合金板开展了2A10铝合金Φ8 mm铆钉电磁铆接参数试验研究,对电磁铆接和气动铆接接头进行了宏观剪切试验、拉脱试验和微观形貌对比分析,得出在电压380 V、预制Φ8.2 mm匹配条件下得到满足技术要求的铆接接头。本文开展GFRP/铝合金叠层压铆过程、GFRP损伤有限元仿真分析及电动伺服缸驱动的压铆试验研究,通过无损检测、剪切力检测等手段确定实现叠层材料中GFRP层低损伤压铆的压铆力、预制孔直径等工艺参数并进行工程化应用验证。

1 实验对象

GFRP/铝合金叠层:GFRP板为乙烯基酯树脂玻 璃纤维增强塑料,由0°和90°铺层胶合而成,厚度 2.8 mm;铝板为2A12-T4材料,厚度3 mm;铆钉材料 2A10-T4、Φ4 mm、长度11 mm,铆钉半圆头在GFRP 一侧,镦头在铝板一侧,如图1所示。



Fig. 1 Structure of experiment subjects

2 GFRP损伤仿真分析

2.1 叠层压铆过程仿真

考虑到压铆头相对于铆钉及被铆接件相比变形 量很小,可以认为是理想刚体,铆钉和被连接件均设 置为柔性体。ABAQUS中铆钉采用3D旋转来创建, 铝板采用3D拉伸来创建,GFRP板采用孤立网格的 方式建立。建立的模型如图2所示,包括1个铆钉、2 个被铆接件(GFRP层、铝板)和1个压铆头。





节点的位移、应变、应力云图,叠层典型节点位移-时间 云图如图3所示,可以看出压铆过程中随着压铆头的移动,铆钉逐渐发生变形,其圆柱部分变粗变短,最终形 成镦头。图4显示了GFRP在压铆过程中的应变变化, 由于GFRP板由0°和90°铺层胶合而成,在两个方向上 承力较大,因而应变较大,应变云图呈花瓣形。



图3 节点位移-时间云图







2.2 压铆力大小范围

叠层预制孔分别设定为Φ4.1 mm、Φ4.2 mm,按 照形成 $Φ(6\pm0.2) \text{ mm}$ 、高度(2±0.2) mm 铆钉镦头大 小为判定依据,通过压铆过程的仿真得出Φ4 mm2A10铆钉成型所需的压铆力范围分别为18~20 kN、 17.9~19.5 kN。

2.3 GFRP应变仿真分析

对预制孔分别为 **Φ**4.1、**Φ**4.2 mm 的叠层进行应 变仿真分析,根据应变仿真得出不同压铆力对应的 GFRP最终损伤结果如图 5 所示。由图 5 可以看出: (1)同样大小预制孔下随着压铆力的增大,GFRP 材

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第3期



料的损伤单元数逐渐增大;(2) **Φ**4.2 mm 预制孔对应的 GFRP 材料损伤较 **Φ**4.1 mm 预制孔对应的 GFRP 材料损伤单元数少,例如19.5 kN时前者损伤单元数 为2300个而后者损伤单元数为3200个,前者较后 者少900个损伤单元。其原因是:(1)在同样大小预





(a) 17.9 kN

(b) 18.3 kN



(c) 18.7 kN

图8 不同压铆力下中心截面无损检测图

Fig. 8 Section diagram of riveting specimens

由不同压铆力试片检测结果得出:压铆力小时 GFRP基本没有损伤,当压铆力逐步增大时出现了疑 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第3期 制孔下,压铆力越大成型后的铆钉钉杆越粗,钉杆对 孔壁的挤压愈大,GFRP层的损伤愈严重;(2)在铆钉 长度一定的情况下,预制孔越小铆钉杆在成型过程 中所受的挤压越严重,GFRP层的损伤更严重。

2.4 小结

根据仿真结果针对 2.8 mm GFRP 与 3 mm 2A12-T4铝合金叠层压铆2A10材料 Φ4 mm 铆钉时,选择 Φ4.2 mm 预制孔、17.90~19.50 kN 压铆力时较 Φ4.1 mm 预 制孔、18~20 kN 压铆力时 GFRP 损伤小。

3 GFRP/铝合金叠层压铆实验

按照有限元仿真的结论,针对2.8 mm GFRP与3 mm 铝合金叠层,选用2A10材料 Φ 4 mm×11 mm 铆钉进行压铆实验,压铆试片如图6所示。 Φ 4.2 mm 预制孔由 Φ 4.2 mm 钻头直接钻制,压铆力分别设置为17.90、18.30、18.70、19.10、19.50 kN。实验后对试片进行X射线无损检测、剪切试验。



图 6 GFRP/铝合金压铆试片 Fig. 6 Riveting specimens of GFRP/Al

3.1 X射线三维无损检测

为判断铆接后铆钉周围GFRP板内部缺陷情况, 使用X射线三维显微成像检测设备对试片进行检 测。设备对试片扫描后生成试片三维模型,通过软 件对各截面进行观察,典型截面如图7所示。不同压 铆力试片铆钉中心轴截面无损检测如图8所示。



图7 典型截面示意







(d) 19.1 kN

(e) 19.5 kN

似纤维断裂损伤,压铆力越大疑似损伤越明显;压铆 力小时,钉杆与钉孔之间存在微小间隙,当压铆力逐

— 25 —

步增大时间隙逐渐减小并消失。经对比分析,压铆 力18.3、18.7 kN的试片在钉杆与GFRP处无明显间 隙,纤维损伤情况亦不明显。

3.2 剪切检测

剪切检测在CSS-44100电子万能试验机上进行。 不同压铆力下平均剪切力变化趋势如图9所示。

由图9可得出:(1)不同压铆力成型试片的剪切 力均大于铆钉最小破坏剪切力标准值;(2)随着压铆 力的增大铆接试片的平均剪切强度呈现先增大再减 小的趋势,18.7 kN压铆力制作的试片剪切强度最大 为6.96 kN,其次为18.3 kN压铆力制作的试片剪切 强度为6.75 kN。

不同压铆力压铆试片的剪切力-位移曲线如图10 所示。



Fig. 9 Comparison of shear forces of riveting specimens under diffident riveting forces







diffident riveting forces

由图 10 可以看出,在18.3、18.7、19.1 kN 压铆 下剪切力-位移曲线具有较好的重复性,其他压铆力 下剪切力-位移曲线离散性较大。经过对试件的剪 切检测分析,由于不同压铆力成型试片的剪切强度 均大于标准对铆钉最小破坏剪切力的要求、18.7 kN 压铆力的试片剪切强度最大且剪切力-位移曲线重 复性较好,综合考虑可以选择(18.5±0.2) kN(即 18.3~18.7 kN)作为备选压铆力。

3.3 小结

根据压铆试验及无损检测和剪切力数据分析结 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2020年 第3期

-26 -

果,针对2.8 mm GFRP与3 mm 2A12-T4铝合金叠层 压铆 2A10 材料 Φ4 mm 铆钉时,预制孔大小选择 Φ 4.2 mm、压铆力选择(18.5±0.2) kN。

4 GFRP/铝合金叠层压铆工程验证

按有限元仿真及压铆试验确定的压铆力和预制 孔大小,利用自动钻铆装备进行工程应用验证,压铆 产品的局部如图11所示。通过观察,玻璃钢表面无 泛白等缺陷,钉头无明显压痕,镦头均呈标准鼓型、 不存在歪斜等情况。



图 11 GFRP/铝合金叠层压铆工程应用产品 Fig. 11 Riveting space products of GFRP/Al

对压铆和手工铆的铆钉各随机测量了200颗铆钉的镦头尺寸,两种铆接方式下镦头精度对比如图12所示。由图12可以看出压铆镦头的一次合格率100%,如图12中虚线框所示[合格范围为直径 ϕ (6.0±0.4)mm、高度(2±0.4)mm^[7]],经计算79%的铆钉在 ϕ (6.0±0.2)/(2±0.2)mm范围内,如图12中实线框范围内;手工铆接的镦头精度离散度大;由此可见该压铆形成的镦头一致性更好。





Fig. 12 Comparison of rivet head accuracy between press riveting and hand riveting rivets

5 结论

对典型 GFRP/铝合金叠层压铆工艺开展了有限 元仿真及试验研究,获取了 GFRP/铝合金叠层低损伤 的压铆工艺参数。对常用的 2A10 材料 Φ4 mm 铆钉 铆接GFRP/铝合金叠层结构时,推荐预制孔直径大小 为Φ4.2 mm(工程应用中可直接采用Φ4.2 mm钻头 钻制)、压铆力范围为(18.5±0.2) kN,在该工艺参数 范围内不仅能够获得合格的铆钉镦头、较为理想的 剪切强度,而且能够保证GFRP材料的挤压损伤较 低,实现GFRP与铝合金叠层的低损伤压铆。

参考文献

[1] 张立国,吕琴. 我国玻璃钢/复合材料行业发展对玻璃纤维的市场需求[J]. 玻璃纤维,2010(5):51-56.

ZHANG Liguo, LYU Qin. Demand for glass fibers by growing FRP/composites industry in China[J]. Fiber Glass, 2010(5):51–56.

[2] 陆刚. 玻璃钢复合材料驱动汽车轻量化发展[J]. 汽车工业研究,2016(7):45-47.

LU Gang. Glass fiber composite drive the lightweight development of automobiles [J]. Automotive Industry Research, 2016 (7):45-47.

[3] 刘东平,申林远,朱亚蓉,等.玻璃纤维复合材料与铝合金叠层低损伤制孔工艺参数研究[J]. 航空精密制造技术, 2017(6):72-74.

LIU Dongping, SHEN Linyuan, ZHU Yarong, et al. Research on low damage drilling process parameters of glassfiber composite and aluminum alloy stacks[J]. Aviation Precision Manufacturing Technology, 2017(6):72-74.

[4] 吕九九, 檀甜甜, 马兴海, 等. 玻璃钢复合材料自动钻 铆工艺参数研究[J]. 航空精密制造技术, 2018(1):21-24.

LYU Jiujiu, TAN Tiantian, MA Xinghai, et al. Research on technological parameters of automatic drilling and riveting for glass fiber composite [J]. Aviation Precision Manufacturing Technology, 2018(1):21-24.

[5]代瑛.电磁铆接技术在复合材料结构中的应用研究 [D].西安:西北工业大学,2007.

DAI Ying. Research of electromagnetic riveting application in composite structure [D]. Xi'an: Northwestern Polytechnical University, 2007.

[6] 章茂云,于海平,孙立强,等. *Φ*8 mm 2A10铝合金铆 钉电磁铆接工艺试验研究[J]. 航天制造技术,2012(3):7-10.

ZANG Maoyun, YU Haiping, SUN Liqiang, et al. Electromagnetic riveting experiments of $\Phi 8 \text{ mm } 2A10 \text{ Aluminum}$ alloys rivet[J]. Aerospace Manufacturing Technology, 2012(3): 7–10.

[7] QJ782A-2005,铆接通用技术要求[S]. 北京:中国 航天标准化研究所出版,2005.

QJ782A-2005, General technical requirements for riveting[S]. Beijing: China Academy of Aerospace Standardization, 2005.