基于响应面法的颗粒增强黏结接头参数优化及 断裂失效分析

王玉涛 曾 凯 张洪申 邢保英 (昆明理工大学机电工程学院,昆明 650500)

文 摘 基于Box-Behnken Design (BBD)设计方法,开展Al₂O₃颗粒增强黏结工艺试验研究。建立了黏结特 征参数(颗粒粒径、黏结层厚度、质量分数)与响应值(失效载荷、能量吸收值)之间的多元回归模型,并通过实验 对模型进行了验证。建立了黏结层的代表性体积单元(Representative volume element, RVE)有限元分析模型,探 讨胶层断裂失效机理。结果表明,颗粒粒径对接头破坏载荷的影响最大。对能量吸收值影响最大的是颗粒质量 分数。最佳工艺参数颗粒粒径为46μm,胶层厚度为0.6 mm,质量分数为5%。有限元分析表明, Al₂O₃颗粒的加 入改变了裂纹扩展路径,增加了裂纹长度,使得胶层的断裂能增加,进而提高了黏结接头的力学性能。

关键词 黏结接头, Al₂O₃颗粒, 响应面法, 有限元模型, 力学性能 中图分类号: TG495 DOI: 10.12044/j.issn.1007-2330.2024.05.011

Parameter Optimization and Fracture Failure Analysis of Particle-reinforced Adhesive Bonding Joints Based on Response Surface Method

WANG Yutao ZENG Kai ZHANG Hongshen XING Baoying

(Mechanical and Electrical Engineering College, Kunming University of Science and Technology, Kunming 650500)

Abstract Based on Box–Behnken Design (BBD) method, the experimental research of alumina particles reinforced bonding was carried out. The multivariate regression models between bond characteristic parameters (particle size, adhesive layer thickness and mass fraction) and response values (failure load, energy absorption value) were established, and the models were verified by experiments. The RVE (representative volume element) model was established to verify the failure mechanism of adhesive layer fracture. The results indicate that the greatest impact on the failure load of the joint is particle size. The greatest impact on energy absorption value of the joint is particle mass fraction. The optimal process parameters are particle size of 46 μ m, adhesive layer thickness of 0.6 mm and mass fraction of 5%. Finite element analysis shows that the addition of alumina particles changes the cracks propagation path, which increases the crack length and the fracture energy of adhesive layer, thus enhance the mechanical properties of adhesive joints.

Key words Adhesive bonded joint, Al₂O₃ particles, Response surface method, Finite element model, Mechanical property

0 引言

黏结技术被广泛应用于汽车和航空制造领域^[1-3],黏结常用的环氧树脂胶被广泛应用到各个领域,但因其固化产物脆性大、剥离强度低等缺点限制 了环氧树脂胶的进一步发展^[4-5]。为了提高黏结剂 的力学性能,有学者提出,在环氧树脂胶中加入Al₂O₃ 颗粒对其进行改性以获得高性能复合材料^[6-7]。 HSIEH^[8]和SILVA^[9]等在环氧树脂黏结剂中加入 纳米SiO₂颗粒,发现SiO₂颗粒的加入提高了黏结剂的 增韧效果。MA等^[10]利用TEM研究无机纳米颗粒对 环氧树脂增韧机理的影响。结果表明,这些纳米颗 粒提高了脆性环氧树脂的抗拉强度,减少了缺陷对 其力学性能的影响。TAIB等^[11]验证了胶层厚度对 复合材料单搭接头强度的影响。结果表明:随着黏

基金项目:国家自然科学基金(51565022;52065034)

第一作者简介:王玉涛,1996年出生,硕士研究生,主要从事薄板材料连接新技术研究工作。E-mial:2676726174@qq.com

收稿日期:2022-06-14

结层厚度的增加,黏结强度降低。MOREIRA等^[12]研 究了在环氧树脂中加入不同直径的Al₂O₃纳米颗粒作 为填料。结果表明,颗粒越大,聚合物基质团聚越 大,热导率增强越大。CAMPILHO等^[13]分析了单搭 接头中内聚力模型形状对强度预测的影响。结果表 明,内聚力模型形状对韧性黏结剂黏结接头的影响 较大,其中梯形形状与实验数据吻合最好。然而,国 内外学者综合考虑多个工艺参数及其相互作用对黏 结接头质量影响的文章鲜有报道。

本文主要研究工艺参数对微米级Al₂O₃颗粒增强 黏结接头质量的影响。采用BBD分析方法,建立失 效载荷和能量吸收值两个目标量与黏结特征参数之 间的回归模型。采用黏结层的RVE有限元分析模 型,探讨胶层断裂失效机理。

1 试验

1.1 试件制备

材料为1.5 mm厚的5182铝合金薄板,黏结试样 的尺寸为100 mm×25 mm×1.2 mm,试件搭接长度为 25 mm,如图1所示。所用黏结剂为3M公司生产的 DP460环氧树脂胶,其中将Al₂O₃颗粒作为胶层的第 二相。试件黏结前先用砂纸对搭接区进行打磨,然 后用无水乙醇进行擦拭。将相应质量分数的环氧树 脂和Al₂O₃颗粒在烧杯中均匀搅拌5~10 min。然后, 采用不同粗细的铜丝控制胶层厚度,黏结完成后将 试件放入25℃恒温箱中固化24 h。







1.2 试验设计

采用BBD方法设计试验方案,以颗粒粒径(X₁)、 胶层厚度(X₂)和颗粒质量分数(X₃)三个变量为特征 参数,接头的失效载荷(Y₁)和能量吸收值(Y₂)为目标 量建立回归模型。通过预实验确定了三个变量的参 数范围,如表1所示。

借助 MTS 电液伺服材料试验机对试件进行静态 拉伸试验,获得了不同参数下黏结接头的载荷位移 曲线,拉伸速率设为5 mm/min。试验设备如图 2(a) - 82 -

表1 参数水平及范围 Tab.1 Factor level and scope

| Factor | Levels | | | |
|------------------------------------|--------|------|------|--|
| ractors | (-1) | (0) | (+1) | |
| X_1 :The particle size/mm | 0.02 | 0.04 | 0.1 | |
| X_2 :Adhesive layer thickness/mm | 0.2 | 0.4 | 0.6 | |
| X_3 :Mass fraction/% | 5 | 15 | 30 | |

所示。为了避免人为误差,每组试验重复三次,试验 结果为均值,结果如表2所示。其中,能量吸收值是 黏结接头拉伸过程中载荷对位移的积分,可以用载 荷位移曲线与坐标所围成的面积来表示。图2(b)是 胶层厚度为0.6 mm,加Al₂O₃颗粒与不加Al₂O₃颗粒 的载荷位移曲线图,从图中可以看出通过在黏结层 中加入Al₂O₃颗粒,可以显著提高黏结接头的强度。



图2 试验设备和载荷位移曲线图

Fig. 2 Test equipment and load displacement curves

表 2 颗粒增强黏结试验结果 Tab. 2 Particle reinforced bonding test results

| Run | 颗粒粒径 /mm | 胶层厚度 /mm | 质量分 数/% | 失效载荷 /N | 能量吸收 值/J |
|-----|-------------|-------------|------------|------------|-------------|
| 1 | 0.04 | 0.4 | 15 | 8 855.23 | 54.23 |
| 2 | 0.10 | 0.6 | 15 | 8 061.48 | 24.87 |
| 3 | 0.04 | 0.2 | 30 | 8 830.62 | 49.21 |
| 4 | 0.04 | 0.6 | 30 | 8 762.80 | 47.45 |
| 5 | 0.10 | 0.2 | 15 | 8 097.98 | 23.90 |
| 6 | 0.04 | 0.4 | 15 | 8 753.83 | 50.13 |
| 7 | 0.02 | 0.4 | 30 | 8 770.90 | 43.47 |
| 8 | 0.02 | 0.2 | 15 | 8 441.65 | 21.04 |
| 9 | 0.10 | 0.4 | 30 | 8 006.41 | 20.63 |
| 10 | 0.02 | 0.4 | 5 | 8 847.22 | 69.48 |
| 11 | 0.02 | 0.6 | 15 | 8 978.50 | 74.75 |
| 12 | 0.04 | 0.4 | 15 | 8 973.42 | 67.27 |
| 13 | 0.10 | 0.4 | 5 | 8 950.93 | 60.09 |
| 14 | 0.04 | 0.6 | 5 | 9 098.48 | 79.80 |
| 15 | 0.04 | 0.2 | 5 | 8 714.61 | 110.96 |

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2024年 第5期

2 结果及分析

2.1 响应面模型的建立

应用响应面法建立黏结特征参数的数学模型, 显著性水平设定为0.05,当P_{mb}>F的值小于0.05时, 认为该模型显著。用最小二乘法对试验数据进行拟 合,通过保留显著性较强的交互因素和各单因素项, 对方程进行优化。优化结果如下:

 Y_1 =7272. 48658+28954. 96775 X_1 +4866. 08261 X_2 -

6. $19678X_3 - 15320$. $0464X_1X_2 - 440$. $39367X_1X_3 -$

48. 49334 X_2X_3 -1. 80626×10⁵ X_1^2 -3502. 26688 X_2^2 +

1. $00596X_2^2$

$$\begin{split} Y_2 &= 57.542 + 1834.32946X_1 + 56.44222X_2 - \\ & 5.64632X_3 - 856.69444X_1X_2 - 14493.94631X_1^2 + \\ & 0.11573X_3^2 \end{split}$$

方程(1)和(2)分别表示失效载荷和能量吸收值 的优化模型。从方差分析表3可以看出,失效载荷和 能量吸收值模型均显著,P值均小于0.05。

表 3 方差分析表 Tab. 3 Analysis of variance table

| 响应值 | 因素 | 平方和 $S_{\rm s}$ | 自由度 d_{f} | 均方差 M_s | F值 | $P_{\rm rob} > F$ | | |
|-----------|--------------|-----------------|-------------|-----------|-------|-------------------|--|--|
| | 模型 | 1627 000 | 9 | 180 800 | 6.87 | 0.024 | | |
| | X_1 | 540 600 | 1 | 540 600 | 20.54 | 0.006 | | |
| | X_2 | 24 766.51 | 1 | 24 766.51 | 0.94 | 0.377 | | |
| 失效载荷 | X_3 | 318 400 | 1 | 318 400 | 12.10 | 0.018 | | |
| | X_1X_2 | 67 447.44 | 1 | 67 447.44 | 2.56 | 0.170 | | |
| | $X_{1}X_{3}$ | 222 100 | 1 | 222 100 | 8.44 | 0.034 | | |
| | $X_{2}X_{3}$ | 59 835.26 | 1 | 59 835.26 | 2.27 | 0.192 | | |
| | X_{1}^{2} | 155 500 | 1 | 155 500 | 5.91 | 0.059 | | |
| | X_{2}^{2} | 72 317.25 | 1 | 72 317.25 | 2.75 | 0.158 | | |
| | X_{3}^{2} | 82 546.68 | 1 | 82 546.68 | 3.14 | 0.137 | | |
| | 失拟项 | 107 400 | 3 | 35 803.91 | 2.96 | 0.262 | | |
| 能量吸收 值 | 模型 | 6 929.23 | 6 | 1 154.87 | 4.62 | 0.026 | | |
| | X_1 | 784.85 | 1 | 784.85 | 3.14 | 0.114 | | |
| | X_2 | 7.32 | 1 | 7.32 | 0.03 | 0.868 | | |
| | X_3 | 3 182.94 | 1 | 3 182.94 | 12.73 | 0.007 | | |
| | $X_{1}X_{2}$ | 211.37 | 1 | 211.37 | 0.85 | 0.385 | | |
| | X_{1}^{2} | 1 006.74 | 1 | 1 006.74 | 4.03 | 0.080 | | |
| | X_{3}^{2} | 1 098.92 | 1 | 1 098.92 | 4.40 | 0.069 | | |
| | 失拟项 | 1 840.03 | 6 | 306.67 | 3.83 | 0.222 | | |

此外,单因素下对接头失效载荷的影响显著程度如下:颗粒粒径最显著,其次是胶层厚度,质量分数影响最小。对吸能值的影响显著程度如下:质量分数最显著,颗粒粒径次之,胶层厚度影响最小。

2.2 试验验证与参数优化

黏结强度很大程度上取决于黏结接头的静态性 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2024年 第5期 能。因此,对响应面模型的优化采用了较大的失效 载荷和能量吸收值。结果表明,当颗粒粒径为46 μm、胶层厚度为0.6 mm、质量分数为5%时,可获得 最大失效载荷9.208 kN、能量吸收值96 J。对得到的 黏结特征参数进行试验验证,试验得到的失效载荷 和能量吸收值分别为8.797 48 kN和93.97 J。试验 验证所得的真实值与失效载荷、能量吸收值模型所 得的预测值误差分别为4.45%、2.1%。结果表明,预 测值与实验值的误差在5%以内。因此,通过该模型 预测黏结接头的失效载荷、能量吸收值以及优化黏 结工艺参数是可行的。

2.3 影响因素分析

(1)

通过方差分析,可以确定失效荷载模型的显著 性以及各因素对失效载荷的影响规律。图3为单因 素及交互项对失效载荷的影响规律。由图3(a)可 知,失效载荷随颗粒粒径和胶层厚度的增加呈先增 加后减小的趋势,但是颗粒粒径对失效载荷的影响 更显著。随着颗粒质量分数的增加,失效载荷先减 小后逐渐趋于稳定。当胶层厚度为中值0.4 mm时, 由响应面图3(b)可知,质量分数的变化对失效载荷 的影响不大,增加颗粒粒径时响应面的曲率变化较 大且出现峰值。在较小质量分数且颗粒粒径处于中 值时,失效载荷最大。由等高线图3(c)可以看出,等 高线右半部分比左半部分更为密集,分析可知,在颗 粒粒径较小时,质量分数的增大对失效载荷的影响 呈现出负相关规律。等高线左下角比较稀疏,说明 质量分数和颗粒粒径较小时改变两者对失效载荷影 响不大。

图4为单因素及交互项对能量吸收值的影响规律。 由图4(a)可知,随着颗粒粒径的增加,能量吸收值先增 加后减小。能量吸收值与胶层厚度呈正相关性且曲率 较小,表明胶层厚度对能量吸收值影响较小。随着颗 粒质量分数的增加,能量吸收值先降低然后缓慢增加。 当颗粒质量分数为中值15%时,由响应面图4(b)可知, 随着粒径的增大,能量吸收值先增大后减小。胶层厚 度与能量吸收值呈正相关。在粒径为20~40 μm的低 水平下,能量吸收值随着胶层厚度的增加而增大。原 因是随着粒径的增大,颗粒在胶层中的比例增大,因此 与胶层接触增加提高了接头的减震能力。当颗粒粒径 大于60 µm时,随着胶层厚度的增加,能量吸收值逐渐 减小。这是因为颗粒尺寸过大影响了黏结效果,降低 了能量吸收值。由等高线图4(c)可以看出,左侧等高 线图稀疏,右侧等高线图密集。分析表明,当颗粒粒径 较小时,能量吸收值随胶层厚度的增大而增大,而当颗 粒粒径较大时,胶层厚度的变化对能量吸收值影响较小。











3 颗粒增强黏结层的断裂失效有限元模型

3.1 模型建立和界面参数的确定

为了分析黏结接头在拉伸作用下的失效过程, 建立了胶层 RVE 几何模型,并利用 ABAQUS 软件进 行有限元分析。首先采用蒙特卡罗算法和Python脚 本控制 Al₂O₃颗粒尺寸和体积分数,其次采用内聚力 模型来模拟胶层与颗粒之间和胶层内部的界面相力 学响应,其中基板材料的塑性变形过程采用GTN模 型来描述。黏结层与基板之间采用Tie接触,最后采 用4节点平面应变单元(CPS4R)对胶层进行网格划 分,网格大小为0.02 mm。在模型的左边界和下边界 设置约束条件为:u,=0,u,=0;模型的右边界设置约 束条件为:u_x=0;而模型的上边界设置约束条件为: $u_x = 0, u_y = 5 \text{ mm}$ 。将模型下端固定不动,对模型上 端施加沿 Y 轴方向的拉力。作为有限元仿真中重要 的一环,界面参数的选取决定了有限元仿真能否得 到理想的结果,但一般材料的界面参数难以确定,所 以常用 ABUQUS 仿真模拟和查阅参考文献中的数据 得到合适的界面参数,并借助 B-K (Benzeggagh-— 84 —

Kenane) 准则判断黏结层的失效。其中:σ_{Imax}为17.5 MPa, σ_{IImax}为26 MPa, G_{IC}为0.55 kJ/m², G_{IIC}为6.25 kJ/m^{2[14]}。

3.2 胶层内裂纹扩展分析

为了探究胶层中颗粒粒径与体积分数对黏结强度 的影响,通过ABAQUS软件仿真得到了不同粒径和体 积分数下的裂纹长度,通过对比不同参数下裂纹长度 的大小来说明不同参数对黏结强度的影响。其中应按 公式(3)将颗粒质量分数换算为相应的体积分数。不 同参数下的裂纹长度变化如图5所示。

$$V_i = \frac{\frac{m_i}{p_i}}{\sum_{i=1}^{N} \frac{m_i}{p_i}}$$
(3)

式中, V_i 为Al₂O₃颗粒体积分数, m_i 为Al₂O₃颗粒的质量分数, P_i 是Al₂O₃颗粒的密度,N是粒子的数量。

由图 5(a)可知,在保持体积分数一致的情况下, 不同颗粒粒径与胶层的接触面积不同,因此各粒径 的裂纹起始时间不同,粒径大的颗粒先产生裂纹。

宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2024年 第5期





裂纹扩展速率最快的是粒径大小为100μm,然后是 粒径大小为20μm,当颗粒粒径为40μm时裂纹扩展 速率最慢。这是因为当颗粒粒径较大时在胶层内所 占空间就大,颗粒数量就会减少,从而使裂纹扩展的 时候阻碍减小,因此裂纹扩展速度就快;颗粒粒径较 小时,虽然同等尺寸范围内的颗粒数量增多,但是小 颗粒粒径与胶层的有效接触面积小,从而每个颗粒 界面强度较小,导致颗粒间的裂纹扩展速度加快。 由图5(b)可知,在保持颗粒粒径一致的情况下,裂纹 扩展速率最快的是体积分数为10.1%,然后是体积 分数为2.9%的时候,当体积分数为1.5%时裂纹扩 展速率最慢,原因是体积分数为1.5%时裂纹扩 展速率最慢,原因是体积分数或大导致颗粒数量越 多,所以颗粒之间产生的团聚现象更加明显,使裂纹 缓,使其承受更长的裂纹长度的能力增强,进而提高 了接头的断裂韧性^[15]。

对比图 5(a)和图 5(b)可以发现,不同颗粒粒径 下最终裂纹长度有很大的差异,但在不同体积分数 下最终裂纹长度差异不大,这也从侧面说明了颗粒 粒径对黏结强度的影响比颗粒体积分数大。而从扩 展速率来看,仿真与试验结果相似。

3.3 模型断裂过程分析

通过 ABAQUS 有限元仿真软件对黏结接头的最 优参数进行单轴拉伸的数值模拟,分析 Al₂O₃颗粒加 入胶层后的增韧机理。图6是颗粒粒径为20 μm、体 积分数为1.5%的条件下,黏结层内的应力分布云图 和利用 SEM 观察得到的拉剪断口微观形貌图。





如图 6(a)所示,在模型加载初期,应力出现在基 体顶端,这是因为试件是由底部固定从上端进行拉 伸。如图 6(b)所示,颗粒周围逐渐出现应力,对裂纹 扩展路径产生影响。随着加载的继续,颗粒附近有 高应力分布。如图 6(c)所示,随着裂纹的扩展,裂纹 周围的应力会向周围颗粒传递,当裂纹扩展时遇到 下一个颗粒,裂纹将形成新的扩展路径,当裂纹改变 宇航材料工艺 http://www.yhclgy.com 2024年 第5期 扩展路径时需要大量的载荷提供支持,因此达到增强基体材料韧性的目的。如图6(d)所示,由于颗粒的脱黏,在断口的表面会留下一个个球形的孔洞,裂纹出现在孔洞的周围,并且在颗粒之间拓展,改变了裂纹的扩展路径,增加了裂纹长度,裂纹扩展过程中消耗的能量也会增加,从而提高黏结接头的强度,仿真与断口分析结果一致。

4 结论

(1)基于BBD方法建立Al₂O₃颗粒增强黏结接头 失效载荷与能量吸收值的多元非线性回归模型,并 通过试验验证了模型的可靠性,确定了1.5 mm厚的 5182铝合金薄板黏结最优特征参数颗粒粒径为46 μm、胶层厚度为0.6 mm、质量分数为5%。

(2)颗粒粒径、胶层厚度以及质量分数三个影响 黏结接头质量的因素中,颗粒粒径对接头失效载荷 的影响最大,其次是胶层厚度,颗粒质量分数的影响 最小。颗粒质量分数对能量吸收值影响最显著,其 次是颗粒粒径和胶层厚度。

(3)仿真结果表明,颗粒粒径对裂纹扩展速率的 影响规律为先减小后增大;体积分数对裂纹扩展速 率的影响规律为逐渐减小;这与单因素分析结果一 致。在胶层中加入Al₂O₃颗粒可以增加裂纹长度,提 高胶层的断裂能,进而增强黏结接头的力学性能。

参考文献

[1] 那景新, 浦磊鑫, 范以撒, 等. 湿热环境对 Sikaflex-265 铝合金黏接接头失效强度的影响[J]. 吉林大学学报(工 学版), 2018, 48(5): 1131-1138.

NA J X, PU L X, FAN Y Z, et al. Effect of temperature and humidity on the failure strength of Sikaflex-265 aluminum adhesive joints [J]. Journal of Jilin University (Engineering and Technology Edition), 2018,48(5):1131-1138.

[2] YI J Q, ZENG K, HE X C, et al. Nonlinear multiple regression model and optimization of process parameters for weld bonding of DP780 high strength steel [J]. Materials Transactions, 2020, 61(4):700–707.

[3] 栾建泽,那景新,谭伟,等.服役低温老化对铝合金-玄武岩纤维增强树脂复合材料黏接接头力学性能的影响及失 效预测[J].复合材料学报,2020,37(8):1884-1893.

LUAN J Z, NA J X, TAN W, et al. Effect of service lowtemperature aging on mechanical properties of aluminum alloybasalt fiber reinforced polymer composite bonding joints and failure prediction[J]. Acta Materiae Compositae Sinica, 2020, 37 (8):1884-1893.

[4] HU P, HUANG Z Y, JIN G F, et al. Preparation of inorganic filler modified epoxy resin adhesive and study on its compatibility with UDMH [J]. Journal of Physics: Conference Series, 2021, 1802(2):022046.

[5] KARTHIKEYAN L, ROBERT T M, MATHEW D, et al. Novel epoxy resin adhesives toughened by functionalized poly (ether ether ketone)s[J]. International Journal of Adhesion and Adhesives, 2021, 106:102816.

[6] DRAH A, KOVAČEVIĆ T, RUSMIROVIĆ J, et al. Effect of surface activation of alumina particles on the performances of thermosetting-based composite materials [J]. Journal of Composite Materials, 2019, 53(19):2727-2742.

[7] SOLEIMANI E, ZAMANI N. Surface modification of alumina nanoparticles: A dispersion study in organic media[J]. Acta Chimica Slovenica, 2017, 64(3):644-653.

[8] HSIEH T H, KINLOCH A J, MASANIA K, et al. Themechanisms and mechanics of the toughening of epoxy polymers modified with silica nanoparticles [J]. Polymer, 2010, 51(26): 6284-6294.

[9] SILVA L J, RUBIO J C C, PANZERA T H, et al. The effect of silica microparticles and maleic anhydrideon the physic-mechanical properties of epoxy matrix phase [J]. Science and Engineering of Composite Materials, 2012, 20(3):203–208.

[10] MA J, MO M S, DU X S, et al. Effect of inorganic nanoparticles on mechanical property, fracture toughness and toughening mechanism of two epoxy systems[J]. Polymer, 2008, 49(16):3510-3523.

[11] TAIB A A, BOUKHILI R, ACHIOU S, et al. Bonded joints with composite adherends. Part I. Effect of specimen configuration, adhesive thickness, spewfillet and adherend stiffness on fracture [J]. International Journal of Adhesion and Adhesives, 2005, 26(4):226–236.

[12] MOREIRA D C, BRAGA N R, SPHAIER L A, et al. Size effect on the thermal intensification of alumina filled nanocomposites [J]. Journal of Composite Materials, 2016, 50 (26):3699-3707.

[13] 李伟平,曾凯,邢保英,等. 胶接点焊接头断裂失效 过程的仿真分析[J]. 兵器材料科学与工程,2020,43(2): 113-117.

LI Weiping, ZENG Kai, XING Baoying, et al. Simulation analysis of fracture failure process of spot weld-bonded joint [J]. Ordnance Material Science and Engineering, 2020, 43 (2) : 113–117.

[14] MANJUNATHA C M, TAYLOR A C, KINLOCH A J, et al. The cyclic-fatigue behaviour of an epoxy polymer modified with micron-rubber and nano-silica particles [J]. Journal of Materials Science, 2009,44(16):4487-4490.

[15] CAMPILHO R D S G, BANEA M D, NETO J A B P, et al. Modelling adhesive joints with cohesive zone models: effect of the cohesive law shape of the adhesive layer[J]. International Journal of Adhesion and Adhesives, 2013, 44:48–56.