文章编号:1674-8190(2019)03-383-06

耳片接头的断裂失效数值模拟

林长亮,胡文刚,刘娜

(航空工业哈尔滨飞机工业集团有限责任公司 飞机设计所,哈尔滨市 150066)

摘 要:金属材料断裂研究属于工程计算中的难点问题。目前对于金属构件延性断裂问题的研究,多是基于 10种经典塑性材料断裂试样,分析构件延性断裂的表征参数和断裂机理,对延性金属断裂准则在耳片接头类 结构中的应用研究较少。本文对4种结构形式的耳片接头进行拉伸断裂试验,采用应力三轴度准则,模拟接头 在拉伸试验中的断裂失效,对比接头的结构形式对断裂性能的影响和算法精度。研究表明:在材料的线弹性阶 段,4种接头的位移变形基本一致;接头的断面主要集中在耳片开孔中心位置;在耳片开孔处增加凸台,可以提 高接头的断裂强度;立筋、R角对接头断裂性能影响较小。

关键词:延性断裂;单向拉伸试验;接头;应力三轴度;断裂载荷
 中图分类号: V235.13
 文献标识码: A
 DOI: 10.16615/j.cnki.1674-8190.2019.03.012

Fracture Failure Numerical Simulation of Lug Joint Structure

Lin Changliang, Hu Wengang, Liu Na

(Aircraft Design Institute, AVIC Harbin Aircraft Industry Group Co., Ltd., Harbin 150066, China)

Abstract: Fracture of metallic materials is a difficult problem in engineering calculation. At present, researches on the ductile fracture of metal components are mostly based on the fracture samples of 10 kinds of classical plastic materials to analyze the characterization parameters and fracture mechanism of the ductile fracture of components, and there are few studies on the application of ductile metal fracture criteria in lugs and joints. Tensile fracture tests are carried out on lug joints of four types of structures. The fracture failure of lug joints in tensile tests is simulated by using the stress triaxial criterion, and the influence of joint structure on fracture performance and the accuracy of the algorithm are compared. Study shows that: at the linear elastic stage of the material, the displacement and deformation of the 4 joints are basically the same; the cross section of the joint is mainly concentrated in the center of the opening of the lug; the fracture strength of the joint can be improved by adding a boss at the opening of the lug; the effect of stud and R-angle and different loading rate on the fracture property of the joint is little.

Key words: ductile fracture; tensile test; joint; stress triaxiality; fracture load

0 引 言

20 世纪 50 年代,强度许用值用来校核结构件 的安全性能,大多数的强度计算都是检查结构的工 作应力值是否在许用值之下。这种方法对结构的 强度校核工作起到很大的推动作用,至今仍在结构 设计领域广泛的应用^[1]。但是在将近一个多世纪 的结构制造生产应用中发现,在一些特定的工作环

通信作者:林长亮,hf122lcl@163.com

引用格式:林长亮,胡文刚,刘娜. 耳片接头的断裂失效数值模拟[J]. 航空工程进展,2019,10(3):383-388,395.

收稿日期:2018-12-24; 修回日期:2019-03-10

Lin Changliang, Hu Wengang, Liu Na. Fracture failure numerical simulation of lug joint structure[J]. Advances in Aeronautical Science and Engineering, 2019, 10(3): 383-388,395.

境下,采用强度许用值作为设计条件制造出的结构 件并不安全。很多结构在低于许用值情况下,出现 了严重事故。尤其是火车轨道、压力容器、储藏罐、 管道等受高低周疲劳载荷作用,以及在低温或腐蚀 环境中工作的结构。

1943-1947年,二次世界大战期间,美国拥有 的 5 000艘焊接船中,据统计有将近 20%的船只出 现了断裂事故,其中 4%的船只完全报废。1949年 美国 Ohio 的天然气工厂制造的天然气液态存储 罐发生爆炸,强烈的爆炸力摧毁了一大片建筑,许 多街区瞬间变为废墟。50年代初,美国制造的北 极星导弹,其使用的高强度钢屈服值为 1 372 MPa,但在工作应力只有686 MPa的情况下 出现了爆炸,美国北极星固体导弹固体燃料发动机 壳体在试验时发生爆炸^[2]。20世纪 80年代,挪威 北海的海洋平台由于撑杆折断沉入大海^[3]。因此 断裂力学作为一门研究有缺陷构件的断裂强度学 科,就是为了拟补传统设计的这一严重缺陷而产 生的。

目前,国内外学者对断裂力学的应用都做了大 量研究工作。Ahmad Rahbar 等^[4]采用线弹性断 裂力学理论,研究了腐蚀对管道接头裂纹扩展寿命 的影响,结果表明,点蚀的位置和几何形状是影响 应力强度因子的主要参数。Okada Takao 等^[5]对 搅拌摩擦焊接接头在飞机中的应用进行研究,发现 焊接条件对材料的硬度分布、静态强度和断裂位置 均有影响。R. Cagri Kutlubay 等^[6]研究了骨折治 疗中,动态弯曲力作用下接头的疲劳强度,发现压 螺钉远离骨折线时,板、螺钉和骨组成的关节疲劳 强度会降低。Gao Shan^[7]建立了延性金属断裂模 型和混凝土损伤塑性本构的有限元模型,提出了一 种将预应力荷载应用于刚节点螺栓准静力分析的 方法。Ikechukwu Onyegiri 等^[8]采用脆性断裂准 则,评估了夹芯管接头的临界载荷,利用应力集中 系数(SCF)确定了安装过程中潜在的关键缺陷位 置,并对其严重程度进行评估。Ahmed Bensari 等^[9]采用断裂力学理论,研究了结构止裂效应的判 据。Kristen Rege 等^[10-11]采用有限元法计算薄壁 结构在拉扭作用下的应力强度因子,计算结果表 明:基于薄壳理论的扭转载荷解析解对于薄壳的长 裂纹是非保守的,给出了避免出现大范围裂纹的解 决方案;并对 XFEM 法和 FEM 法在疲劳裂纹扩展 中的计算进行系统性的介绍。

叶波等^[12]采用 LS-DYNA 对静态和冲击荷载 作用下的含裂纹半圆弯曲(SCB)实验进行数值模 拟。根据静态实验的模拟结果,提出适合复合型加 载的 I 型应力强度因子拟合公式。王谊清等[13] 通 过化学成分、热处理工艺、材料缺陷和试验件取样 对碳钢和低合金钢的断裂延性性能测试造成的影 响进行研究。肖玲等^[14]对 Fe 基软磁复合材料的 断裂性能进行研究,提出通过保持涂层覆盖完整和 热压的方式来提高复合材料的断裂性能。王贺郑 等[15] 通过对多种规格的滚扎直螺纹的动态力学性 能试验,总结了钢筋接头疲劳断裂的原因和规律。 胡蓓雷等[16]采用四分之一奇异有限元法,建立了 混凝土复合型裂纹有效断裂准则。杨志锋等[17]采 用扩展有限元和传统有限元计算拉伸样件的J积 分,并与试验结果进行对比。杨学等[18]通过应力 场结合试验结果,得到四种金属材料的应力三维度 准则中的相关参数。王雪明等[19] 通过复合材料层 合板不同裂纹深度的三点弯曲试验,分析复合材料 的弯曲断裂特性,提出了J积分表征复合材料层合 板的断裂韧性是可行的。杨杰等^[20]使用 GTN 损 伤模型,计算不同约束状态下双金属接头界面裂纹 的 J-R 阻力曲线和延性断裂,建立双金属接头表征 参数与断裂延性之间的关系曲线。

综上所述,已有的研究多是关注材料的断裂性 能参数算法,经典试样^[21]的表征参数与延性断裂 的关系,对于耳片接头类结构的延性断裂研究较 少。本文根据接头材质的力学性能特点,基于延性 断裂准则中的应力三轴度算法,计算单耳片接头结 构的断裂载荷,给出位移一载荷曲线,并将试验结 果进行对比。

1 基本原理

延性断裂理论指出,材料的延性断裂是由于构件内部的初始缺陷引起的,因为构件在加工过程中,都会由于制造工艺条件的限制以及材料本身的性质存在微观孔洞和裂纹。金属构件在外部大载荷的作用下,材料进入塑性区,构件内部的微孔洞聚集成核生长逐渐形成裂纹,当裂纹扩展到构件表面时,构件发生断裂。延性断裂准则一般采用断裂

阀值作为判据计算结构在承载过程中是否发生断裂,因此断裂准则的选择和断裂阀值的确定对预测 结构件断裂位置和断裂载荷有重要作用。

目前工程上主要应用的延性金属断裂准则如 表 1 所示。表中: $\bar{\epsilon}$, $\bar{\epsilon}_f$ 为等效塑性应变和断裂等 效塑性应变; σ_m , $\bar{\sigma}$ 为平均应力和等效应力。

表1 延性金属断裂准则

Table 1 The ductile fracture criterions and expressions

| 序号 | 准则名(简称) | 表达式 |
|----|------------------------|---|
| 1 | Constant Strain(CONT) | $\bar{\epsilon} = C$ |
| 2 | Max Shear Strength(MS) | $\tau_{\max}=0.5(\sigma_1-\sigma_3)=C$ |
| 3 | Freudenthal(FRUD) | $\int_{0}^{f} \bar{\sigma} \mathrm{d}\bar{\epsilon} = C$ |
| 4 | Cockcroft&Latham(COCK) | $\int_{0}^{f} \sigma_{1} \mathrm{d}\bar{\boldsymbol{\varepsilon}} = C$ |
| 5 | Brozzo(BROZ) | $\int_{0}^{f} \frac{2}{3} \frac{\sigma_{1}}{\sigma_{1} - \sigma_{m}} \mathrm{d}\bar{\varepsilon} = C$ |
| 6 | Oh&Kobayashi(OHKO) | $\int_{0}^{f} \frac{\sigma_{1}}{\overline{\sigma}} \mathrm{d}\overline{\varepsilon} = C$ |
| 7 | Norris(NORR) | $\int_{0}^{f} \frac{1}{1-k\sigma_{m}} \mathrm{d}\bar{\varepsilon} = C$ |
| 8 | Oyane(OYAN) | $\int_0^f \left(\frac{\sigma_m}{\bar{\sigma}} + a\right) \mathrm{d}\bar{\varepsilon} = C$ |
| 9 | Wilkins(W) | $\int_0^f (w_1 w_2) \mathrm{d}\overline{\epsilon} = C$ |
| 10 | John-Cook(J-C) | $\frac{C_1 + C_2 \exp\left(C_3 \frac{\sigma_m}{\bar{\sigma}}\right)}{\bar{\varepsilon}_f} = C$ |

准则 9 中:

$$w_1 = (1 - a\sigma_m)^{-a}$$
$$w_2 = (2 - A)^{\beta}$$
$$A = \max(S_2/S_3, S_2/S_1)$$

其中, σ_1 , σ_2 , σ_3 , S_1 , S_2 , S_3 为从大到小的3个 主应力以及3个主应力偏量;a,k, β 为材料常数;C为断裂阀值。

本文主要使用应力三轴度(CONT)准则分析 计算耳片接头的单向拉伸断裂失效。

2 拉伸破坏试验

使用万能试验机对4种接头结构进行单向拉伸试验。4种接头试件的底座尺寸统一为长80mm,宽60mm,接头耳片处螺栓孔直径为

12 mm,底部螺栓孔直径 6.2 mm。以凸台接头为 例,其尺寸如图 1~图 2 所示。









图 2 凸台接头尺寸 Fig. 2 Lug joint dimensions

4 种接头的主要不同尺寸部位如图 3 所示,尺 寸数据如表 2 所示。



图 3 接头主要不同尺寸部位示意图 Fig. 3 Schematic diagram of main parts with

different sizes

表 2 接头尺寸

Table 2 Joint size

| 编号 | R角/mm | 立筋 | 耳片厚度/mm |
|----|-------|----|---------|
| 1 | 3 | 无 | 5 |
| 2 | 6 | 有 | 5 |
| 3 | 6 | 无 | 7 |
| 4 | 6 | 无 | 10(凸台) |
| | | | |

试件底座通过假件固定到试验机上,耳片处使 用连接螺栓进行单向拉伸加载。为了保证加载精 度,按每次增加 500 N 载荷逐级加载,直至试件发 生破坏,试验件安装如图 4 所示。耳片接头的位移 一载荷曲线使用万能试验机测量。



图 4 接头拉伸试验 Fig. 4 Joint tensile test

3 有限元建模

3.1 模型边界条件

本文依据拉伸试验情况建立了接头的有限元 模型。使用 C3D8R 类的六面体体元对接头结构进 行网格划分,以耳片处的螺栓孔圆心为参考点,对 圆孔施加 MPC,在圆心处施加拉伸载荷50 000 N。 底部四个圆孔用 X,Y,Z、RX,RY,RZ 6 个方向来 模拟螺栓的约束,接头有限元网格模型如图 5 所示。



图 5 接头有限元模型 Fig. 5 Joint finite element model

在仿真中,通过确定接头发生断裂时的时间来 计算仿真中接头发生断裂时的载荷数值,载荷计算 公式如式(1)所示。

$$F = F_0 \frac{T}{T_0} \tag{1}$$

式中:F为接头断裂载荷;F。为在 ABAQUS 中设 置的总载荷;T为接头在仿真计算中发生断裂时的 时间;T。为在 ABAQUS 中设置的总载荷作用时 长。ABAQUS 中设置的时间一载荷曲线如图 6 所 示。



3.2 材料本构

在 ABAQUS 中,需要对材料的应力三轴度和 破坏应变值进行计算。应力三轴度是结构件静水 压力与 Mises 等效应力的比值。

静水压力公式:

$$\sigma_m = \frac{1}{3}(\sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3)$$

Mises 等效应力公式:

$$\bar{\sigma} = \sqrt{\frac{(\sigma_1 - \sigma_2)^2 + (\sigma_2 - \sigma_3)^2 + (\sigma_3 - \sigma_1)^2}{2}}$$

式中:σ1,σ2,σ3 为主应力。

断裂应变的计算公式为

$$\begin{aligned} & \varepsilon_D^{pl}(\eta, \varepsilon_D^{pl}) \\ &= \frac{\varepsilon_T^+ \sinh[k_0(\eta^+ - \eta)] + \varepsilon_T^- \sinh[k_0(\eta - \eta^+)]}{\sinh[k_0(\eta^- - \eta^+)]} \end{aligned}$$

式中: η 为应力三轴度,即平均应力和屈服应力的 比值; ε_T^+ 为等双轴拉伸、断裂时的等效塑性应变; η^+ 为等轴拉伸时的应力三轴度; ε_T^- 为等轴压缩时、 断裂时的等效塑性应变; η^- 为等轴压缩时的应力 三轴度。

接头的材料为 2024 铝材,2024 铝材的 应变一应力三轴度曲线如图 7 所示。





Fig. 7 2024 Aluminum strain-stress three triaxial curve

4 仿真结果与试验结果对比

4 种构型接头的计算结果如图 8~图 9 所示, 可以看出:仿真计算断裂的位置与试验断裂位置基 本一致,都是在耳片孔的中间位置。试验件断裂面 平齐,仿真结果的断裂面属于剪切断裂。这是由于 在试验中,试验件存在一定的装配间隙,试件在拉 伸过程中有一定程度的侧向弯曲应力,导致加载面 整体在承弯抗剪的作用下断裂。本文有限元模型 使用的约束是刚性模拟,无法模拟间隙造成的接头 弯曲现象。



(a)1号接头试件断裂位置仿真与试验结果对比



(b)2号接头试件断裂位置仿真与试验结果对比

图 8 接头 1 和 2 计算与试验结果





(a) 3 号接头试件断裂位置仿真与试验结果对比



(b) 4 号接头试件断裂位置仿真与试验结果对比

图 9 接头 3 和 4 计算与试验结果

Fig. 9 Joint 3 and 4 calculation and test results

从图 8~图 94 种接头构型的试验与计算值的 载荷一位移曲线如图 10 所示。



Fig. 10 Load displacement curves of 4 joints

4 种接头的断裂载荷计算值与试验值误差对 比如表 3 所示。

| 衣 5 | T EK |
|-----|------|
|-----|------|

Table 3 Comparison of calculation values and test values of fracture load

| 序号 | 试验值/N | 计算值/N | 误差/% | 对比1号件的 断裂载荷增幅/% |
|----|--------|--------|------|--------------------|
| 1 | 20 460 | 19 131 | 6.50 | _ |
| 2 | 20 750 | 19 090 | 8.00 | 1.4 |
| 3 | 31 500 | 29 039 | 7.80 | 54.0 |
| 4 | 41 116 | 39 940 | 2.86 | 101.0 |

从图 10 和表 3 可以看出:对比 1 号接头 R 角 为 3 mm,无立筋的接头结构,增加耳片的厚度可 以提高接头的断裂性能,最大增幅可为 101%。4 种接头构型在初始加载阶段的位移变形基本一致, 呈线性变化,当载荷加载到 12 000 N,材料进入塑 性阶段后,结构的变形进入了非线性阶段,表明接 头线性阶段的位移变形只受材料的力学性能影响, 结构形式影响较小。

5 结 论

(1)通过仿真与试验结果的对比,本文采用的 应力三轴度算法精度较高,材料参数的准确性和试 验条件的合理模拟是保证计算结果可靠性的必要 条件。

(2)接头的断裂位置主要在耳片的中心位置, 断面形状受到试验、材料本构、边界条件等因素的 影响。

(3) 接头在线性阶段的位移变形只受材料力 学性能的影响,受结构形式影响较小。

参考文献

- [1] 程靳. 断裂力学[M]. 北京:科学出版社,2006:6-15.
 Cheng Jin. Fracture mechanics[M]. Beijing: Science Press,2006:6-15.(in Chinese)
- [2] 郦正能.应用断裂力学[M].北京:北京航空航天大学出版 社,2012:30-35.
 Li Zhengneng. Advanced fracture mechanics[M]. Beijing: Beijing University of Aeronautics and Astronautics Press, 2012:30-35.(in Chinese)
- [3] 陈国邦. 低温工程材料[M]. 杭州: 浙江大学出版社, 1998: 244-248.

Chen Guobang. Cryogenic engineering material[M]. Hangzhou: Zhejiang University Press, 1998: 244-248. (in Chinese)

- [4] Rahbar A, Kaviani A, Iranm-anesh M, et al. Effect of pitting corrosion on stress intensity factors of semi-elliptical surface cracks on the outer wall surface of a tubular t-joint [J]. Machine Building & Process Metallurgy & Materials Science, 2018, 55(2): 2426-2429.
- [5] Takao O, Machida S, Watanabe N. Fatigue life and fatigue crack growth behavior of nonthrough cracks in friction stirwelded 2024-t3 aluminum alloy[J]. Transactions of the Japan Societyfor Aeronautical and Space Sciences, 2019, 62 (1): 20-31.
- [6] Kutlubay R C, Sekercioglu T, Yorukoglu A C. The effect of the position of compression screw in plate-screws method used in fracture treatment on fatigue strength of joint[J]. Materials Design and Applications II, 2018, 12: 171-182.
- [7] Gao Shan. Nonlinear finite element failure analysis of bolted steel-concrete composite frame under column-loss[J]. Journal of Constructional Steel Research, 2018, 155: 62-76.
- [8] Onyegiri I, Kashtalyan M. Engineering critical assessment for a sandwich pipe field joint [J]. Ocean Engineering, 2019, 172: 788-802.
- [9] Bensari A, Bahri E, Chikh O, et al. Numerical simulation of a steel weld joint and fracture mechanics study of a com-

pact tension specimen for zones of weld joint[J]. Fracture and Structure Integrity, 2019, 13(47): 17-29.

- [10] Rege K, Lemu H G. A review of fatiguecrack propagation modelling techniques using FEM and XFEM[J]. Materials Science and Engineering, 2017, 276: 1-16.
- [11] Rege K, Pavlou D G. Numerical simulation of a steel weld joint and fracture mechanics study of a compact tension specimen for zones of weld joint[J]. Fatigue & Fracture of Engineering Materials & Structures, 2019(1): 87-92.
- [12] 叶波,巫绪涛,胡凤辉,等.高应变率下断裂韧性实验的数 值模拟[J].爆炸与冲击,2016,36(3):416-421.
 Ye Bo, Wu Xutao, Hu Fenghui, et al. Numerical simulation of fracture toughness test under high strain rate[J].
 Explosion and Shock Waves, 2016, 36(3): 416-421. (in Chinese)
- [13] 王谊清,李辉. 核电设备用碳钢和低合金钢的断裂韧性设计的研究[J]. 中国新技术新产品,2017(19): 39-40.
 Wang Yiqing, Li Hui. Study on fracture toughnessdesign of carbon steel and low alloy steel for nuclear power plant[J].
 New Technology & New Products of China, 2017(19): 39-40. (in Chinese)
- [14] 肖玲, 雷忠琦, 程文杰. Fe 基软磁复合材料的断裂性能研究[J]. 材料导报 B, 2016, 31(6): 145-148.
 Xiao Ling, Lei Zhongqi, Cheng Wenjie. Study on the fracture properties of Fe-based soft magnetic composites[J].
 Materials Review B, 2016, 31(6): 145-148. (in Chinese)
- [15] 王贺郑,苗同臣,李永娟. 滚轧直螺纹钢筋接头疲劳试验研 究[J]. 工业建筑, 2013(43): 622-624.
 Wang Hezheng, Miao Tongchen, Li Yongjuan. The fatigue experiment study of rolled straight thread rebar joints[J]. Industrial Construction, 2013(43): 622-624. (in Chinese)
- [16] 胡蓓雷,赵国藩. 混凝土 I-Ⅱ复合型裂纹有效断裂准则
 [J]. 大连理工大学学报, 1996, 36(6): 776-781.
 Hu Beilei, Zhao Guofan. Effective mixed-mode fracture criterion for concrete [J]. Journal of Dalian University of Technology, 1996, 36(6): 776-781. (in Chinese)
- [17] 杨志锋,周昌玉,代巧.基于扩展有限元法的弹塑性裂纹扩展研究[J].南京工业大学学报,2014,36(4):50-57.
 Yang Zhifeng, Zhou Changyu, Dai Qiao. Elastic-plastic crack propagation based on extended finite element method
 [J]. Journal of Nanjing Tech University, 2014, 36(4): 50-57. (in Chinese)
- [18] 杨学. 金属材料应力三维度断裂准则的研究和试验验证
 [D]. 西安: 西安理工大学, 2018.
 Yang Xue. Research and experimental verification of three dimensional fracture criterion of stress in metallic materials
 [D]. Xi'an: Xi'an University of Technology, 2018. (in Chinese)
- [19] 王雪明,王小四.碳纤维增强复合材料断裂试验分析[J]. 黑龙江科技信息,2016(18):21-22.

Wang Xueming, Wang Xiaosi . Fracture test analysis of (下转第 395 页) ment and contingencies in aerospace concurrent engineering [C]//2012 AIAA SPACE Conference & Exposition. Pasadena: AIAA: 2012: 1-15.

 [7] 李海涛.并行工程在商用飞机研制中的应用[J].民用飞机 设计与研究,2017(1):99-105.
 Li Haitao. Application of concurrent engineering in commercial aircraft development[J]. Civil Aircraft Design &.

Research, 2017(1): 99-105. (in Chinese)

- [8] 熊光楞,张和明.并行工程在我国的研究与应用[J]. 计算 机集成制造系统,2000,6(2):1-6. Xiong Guangleng, Zhang Heming. Research and application of concurrent engineering in China[J]. Computer Integrated Manufacturing Systems, 2000,6(2):1-6.(in Chinese)
- [9] 魏法杰,张帆,苟小华.并行工程在航空新产品开发中的应用[J].工业工程,2008,11(6):85-88.
 Wei Fajie, Zhang Fan, Gou Xiaohua. The application of concurrent engineering in the development of new aviation products[J]. Industrial Engineering Journal, 2008, 11(6):85-88. (in Chinese)
- [10] 于海燕.并行工程在商用飞机研发项目中的益处及其实施 方法[J].民用飞机设计与研究,2015(4):83-87.
 Yu Haiyan. The benefits and its implementation of concurrent engineering in commercial aircraft development program[J]. Civil Aircraft Design & Research, 2015(4):83-87. (in Chinese)
- [11] 李乃鑫,陆中,周伽. 民用飞机维修性并行设计体系研究
 [J]. 机械设计与制造工程, 2016, 45(11): 77-81.
 Li Naixin, Lu Zhong, Zhou Jia. Research on the concurrent design system for maintainability of civil aircraft[J]. Machine Design and Manufacturing Engineering, 2016, 45 (11): 77-81. (in Chinese)

- [12] 方建平, 宋凯歌, 米弘. 并行工程在航天型号研制中的应用 与实践[J]. 航天工业管理, 2018(5): 3-9.
 Fang Jianping, Song Kaige, Mi Hong. The application and practice of concurrent engineering in aerospace development
 [J]. Aerospace Industry Management, 2018(5): 3-9. (in
- Chinese)
 [13] 张涂,并行工程在船舶设计中的应用研究[D]. 镇江: 江苏 科技大学, 2012.
 Zhang Tu. The application of concurrent engineering in ship design[D]. Zhenjiang: Jiangsu University of Science and Technology, 2012. (in Chinese)
- [14] 杨胜统, 尧永春, 谢双, 等. 汽车研发并行工程实效分析
 [J]. 装备制造技术, 2016(10): 118-121.
 Yang Shengtong, Yao Yongchun, Xie Shuang, et al. The analysis of vehicle development simultaneous engineering
 [J]. Equipment Manufacturing Technology, 2016(10): 118-121. (in Chinese)
- [15] 强宝平.飞机结构强度地面试验[M].北京:航空工业出版 社,2014.

Qiang Baoping. Ground testing for aircraft structure[M]. Beijing: Aviation Industry Press, 2014. (in Chinese)

作者简介:

夏 峰(1969一),男,硕士,研究员。主要研究方向:飞机结构 试验技术。

牟珊珊(1992-),女,硕士,助理工程师。主要研究方向:飞机 结构试验技术。

(编辑:沈惺)

(上接第 388 页)

carbon fiber reinforced composites[J]. Heilongjiang Science and Technology Information, 2016(18): 21-22. (in Chinese)

- [20] 杨杰,王国珍,王艺澔.双金属接头界面裂纹几何拘束与断裂韧性的统一关联[J]. 机械强度,2017,39(1):172-177. Yang Jie, Wang Guozhen, Wang Yihao. Unified corelation of geometry constraint with fracture toug-hness for the interface crack in bimetallic joints[J]. Journal of Mechanical Strength, 2017, 39(1): 172-177. (in Chinese)
- [21] Bai Y. Effect of loading history in necking and fracture[D]. USA: Massachusetts Institue of Technology, 2008.

作者简介:

林长亮(1982-),男,博士,高级工程师。主要研究方向:直升 机总体设计、结构强度分析。

胡文刚(1986一),男,学士,工程师。主要研究方向:直升机动 力学分析。

刘 娜(1990-),女,学士,工程师。主要研究方向:直升机结构强度。

(编辑:丛艳娟)