文章编号:1006-9941(2015)01-0085-04

基于 NESSUS 的某拔销器可靠性设计与优化

穆慧娜,温 洋,郭少伟,张 瑶 (北京理工大学爆炸科学与技术国家重点实验室,北京100081)

terials.org.cn 行的模坦" 摘 要:为提高拔销器的设计可靠性,基于应力-强度干涉理论,采用用于系统概率化分析的模块化计算软件 NESSUS 对其进行可 靠性分析,得出该产品的设计可靠度值,并对影响其可靠度的随机变量进行敏感性和重要度分析。结果表明,该产品的设计可靠度 值为 0.9999999986, 与试验值的相对误差为 1.3E-10, 在工程允许范围内。其中对可靠度影响较大的参数且按其影响程度大小 进行排序依次为剪切销直径、输出压力的作用面积、起爆器输出装药的火药力和输出装药的密度,在材料选择及产品加工时,应保 证这些参数的一致性。

关键词: 特种能源理论与技术: 拔销器: 设计可靠度: 敏感度分析; 重要度分析 中图分类号: TJ45; TB114.3 文献标志码:A

DOI: 10.11943/j.issn.1006-9941.2015.01.017

1 引 言

拔销器是利用电能使装填的烟火药爆燃,产生高温高 压气体推动活塞运动的装置,该类装置已广泛用于航天系 统^[1]。拔销器主要由管壳、活塞、剪切销、电爆管、密封件 等组成,具有体积小、重量轻、所需激发能量小、使用安全、 作用可靠、能够简化总体结构设计等特点。随着航天器 越来越复杂,拔销器的使用数量也越来越多,可靠性要求 也越来越高。在载人飞行中,一般对拔销器的可靠度要 求为0.999999(置信度0.95)^[2]。目前针对该类产品的 可靠性设计,王鹏^[3]、杜志明^[4]等提到工程中一般采用冗 余或裕度设计来保证产品的可靠度,另外通过数值仿 真[5]也可以对可靠性设计起到辅助作用,但这些方法对 产品的设计可靠度缺乏定量认识,设计裕度过低不能保 证产品的可靠性,过高则浪费资源,因此如何在设计阶段 就能对产品的可靠度有定量认识就成为研究的难点。董 海平^[6]、沈超^[7]等对火工品可靠性设计理论进行了相关 研究,可以借鉴用于拔销器的可靠性设计。

本研究以某拔销器为例,首先对其功能和主要结 构进行了介绍,然后采用 NESSUS 软件对其进行可靠 性设计与分析,获得设计可靠度值,并对影响其可靠度 的参数进行敏感度和重要度分析,为同类型产品的可

收稿日期: 2013-12-10; 修回日期: 2014-03-17 基金项目:国家级科技重点实验室预研基金项目(914C3705020906) 作者简介:穆慧娜(1981-),女,博士后,讲师,主要从事火工品可靠性 及相关研究。e-mail: muhuina@bit.edu.cn

靠性设计与优化提供参考。

2 拔销器主要结构

所研究的某拔销器结构简图如图1所示。该拔销 器的工作过程为电起爆器通电发火,燃烧后产生的高 温高压气体通过壳体传火孔进入组合件密封壳体腔 内,气体压力作用在活塞上,使剪切销被剪切断,活塞 沿轴线方向回缩,完成释放功能。



图1 拔销器结构简图

1-螺盖, 2-缓冲环, 3-密封圈Ⅱ, 4-剪切销, 5-起爆器, 6-密封圈 I,7-活塞

Fig. 1 Structure diagram of retracting actuator

1-blind nut, 2-buffering ring, 3-seal ring II, 4-shear pin, 5-initiator, 6-seal ring I, 7-piston

基于 NESSUS 的可靠性设计 3

3.1 NESSUS 软件介绍

NESSUS (Numerical Evaluation of Stochastic

Structures Under Stress) 是一款用于系统概率分析的 模块化计算软件,最初是由 SwRI(美国西南研究院) 的力学与材料学部专门为 NASA 开发的,用于航天飞 机主发动机零件的失效概率分析、定量的可靠性预计 和风险评估。后来,美国西南研究院持续改进NESSUS 并将其应用于更多领域的问题。NESSUS 将世界上最 新的概率算法与通用数值分析方法相结合,计算工程 系统的概率响应和可靠性,定量评估零件、系统的可靠 性,识别重要随机变量,为基于风险的决策分析和基于 可靠性的优化设计提供信息,开发比传统确定性设计 方法更经济、更有效、更可靠的设计。NESSUS 功能广 泛,并具有图形化用户界面,并经过很多工程项目的验 证。同时,NESSUS 具有与多种目前流行的第三方和 商业确定性分析软件的接口,包括有限元软件 (ABAQUS、ANSYS、MSC Nastran、LS-DYNA 等)和多 体动力学分析软件。

3.2 NESSUS 分析流程

应用 NESSUS 软件进行可靠性分析的流程如图 2 所示。根据图 1 所示的拔销器结构,按照图 2 所示的 流程对其进行可靠性分析。在图 2 所示步骤的第一步 中设计结构及参数根据工程经验确定。



图2 NESSUS 可靠性分析流程

Fig. 2 Reliability analysis process of NESSUS

3.2.1 定义系统及问题

该步骤中系统指研究的对象,问题指研究对象的失效状态。该软件可以同时定义研究对象的多种失效状态,且可以利用故障树的逻辑符号来表示失效状态的逻辑关系。对于本研究的对象拔销器而言,只有一种失效状态,即若起爆器作用后的输出压力不足以克服剪切销的剪切力和密封圈的摩擦阻力,则认为该结构作用失效。

3.2.2 建立极限状态方程

该步骤主要是指将失效状态通过量化的形式表示 出来。该软件的理论依据是应力-强度^[8]干涉理论,用 极限状态函数g来表示应力与强度的差值,当两者的 差值小于0时,系统就是可靠的。该部分的主要工作 就是将该系统对应的"应力"和"强度"的表达式写出 来。根据拔销器的作用过程及失效判据,g函数的定

 $g = 1.2(F_{M} + F_{1}) - F_{s}$

式中, F_{M} 为密封圈的摩擦力,N; F_{J} 为剪切销的剪切力,N; F_{s} 为起爆器输出装药的输出压力,N。在分析时要涉及到具体的设计参数,下面分别对 F_{M} , F_{J} , F_{s} 进行计算。

(1)密封圈摩擦力 F_M 的计算

设密封圈的摩擦力为 $F^{[9]}$,计算公式如式(2)所示。 $F=\frac{0.19\pi^2\mu_m eE_m D_m d_m}{(2)}$

$$\frac{1 - \mu^2}{1 - \mu^2}$$
(2)

式中, μ_{m} 为密封圈与外筒内壁之间的摩擦系数; E_{m} 为 密封圈材料的弹性模量,Pa; D_{m} 为密封圈外径,m; d_{m} 为圆截面直径,m; μ 为密封圈材料的泊桑系数;e为预压缩率, $e=(d_{m}-b_{m})/d_{m}, b_{m}$ 为沟槽底部至外筒 内壁的距离,m。

本产品共有 3 个 O 型密封圈,材料均为橡胶 EP470,密封圈与外筒内壁之间的摩擦系数 $\mu_m = 0.4$, 弹性模量 $E_m = 7.84$ MPa,泊桑系数 $\mu = 0.47$ 。其中一 个为 I 型标准密封圈,设该型密封圈对应的摩擦力为 F_{M1} ;另两个为 II 型标准密封圈,设该型密封圈对应的 摩擦力为 F_{M2} 。这两型密封圈对应的外径、圆截面直 径、沟槽底部与外筒内壁的距离不同。则密封圈对应 的总的摩擦力 F_M 如式(3)所示。

$$F_{\rm M} = F_{\rm M1} + 2F_{\rm M2} \tag{3}$$

式中, F_{M1} 为 I 型密封圈对应的摩擦力,N; F_{M2} 为 II 型 密封圈对应的摩擦力,N。 F_{M1} , F_{M2} 按照公式(2)计算。

(2)剪切销剪切力 F_J^[10]的计算

剪切力 F₁ 可以按照工程中常用方法进行计算。 计算公式如式(4)所示。

$$F_{\rm f} = \frac{\pi d^2}{4} \times \tau_{\rm b} \tag{4}$$

式中,d为销子的直径,m; τ_b =0.8 σ_b , σ_b 为材料拉伸 强度极限,Pa。

(3) 起爆器输出压力 F_s 的计算

对于密闭膛内高温高压燃气,在压力不太高的情况,一般认为 p < 600 MPa 时,则压力 $p_m^{[10]}$ 可以按式 (5)计算。

$$p_{\rm m} = \frac{f\rho}{1 - \alpha\rho} \tag{5}$$

式中,f为起爆器输出装药的火药力, $J \cdot kg^{-1}$; ρ 为装 填密度, $kg \cdot m^{-3}$; α 为余容, $m^3 \cdot kg^{-1}$ 。其中余容 α 和密度 ρ 的关系用经验公式(6)表示^[11]。

$$\alpha(\rho) = e^{-0.4\rho} \tag{6}$$

则该起爆器的输出压力可以按照式(7)来计算。 $F_s = p_m S$ (7)

(1)

式中,S为输出压力作用在活塞上的面积,m²。

根据以上各个参数的分析,将 g 函数表示出来,即 最终建立的极限值状态方程如式(8)所示。

$$\begin{cases} g = 1.2(F_{\rm M} + F_{\rm J}) - F_{\rm s}, F_{\rm M} = F_{\rm M1} + 2F_{\rm M2} \\ F_{\rm I} = \frac{0.19\pi^{2}\mu_{\rm m}e_{\rm I}E_{\rm m}D_{\rm m1}d_{\rm m1}}{1 - \mu^{2}} \\ F_{\rm 2} = \frac{0.19\pi^{2}\mu_{\rm m}e_{\rm 2}E_{\rm m}D_{\rm m2}d_{\rm m2}d_{\rm m2}}{1 - \mu^{2}} \\ e_{\rm I} = (d_{\rm m1} - b_{\rm m1})/d_{\rm m1}, e_{\rm 2} = (d_{\rm m2} - b_{\rm m2})/d_{\rm m2} \\ F_{\rm J} = \frac{\pi d^{2}}{4} \times \tau_{\rm b}, \quad \tau_{\rm b} = 0.8\sigma_{\rm b} \\ F_{\rm s} = PS, \quad P = \frac{f\rho}{1 - \alpha\rho}, \ \alpha = \exp(-0.4 \times \rho) \end{cases}$$
(8)

3.2.3 确定随机变量

当原材料的加工和产品的加工工况稳定时,g函数中涉及到的参数应该都是定值,但是实际中存在众多不确定因素,导致这些参数不是定值,而是在一定范围内波动。考虑加工工艺、制造公差、材料性能变化及随机因素的影响,将极限状态方程中所列出的主要参数作为随机变量来处理。其中各参数的均值为实际设计或测量的参数,而方差则是根据工程经验、加工精度及同类型产品的变差系数等作为参考来选取的,从保守角度考虑,方差一般取的值较大。各参数服从的分布类型和参数值如表1所示,均采用国际单位,各参数表示的意义已在3.2.2节说明。

parameter value of limit state equation

表1 极限状态方程中各参数的输入	值
------------------	---

Table 1

parameters	symbol in software	distribution model	mean value	variance
$\mu_{ m m}$	MIUM	constant	0.4	-
E _m	EM	constant	7840000	- 19
D _{m1}	DM1	normal distribution	0.0123	0.0002
d _{m1}	DM01	normal distribution	0.002 × 🤇	0.0002
b _{m1}	BM1	normal distribution	0.00165	0.0002
D_{m2}	DM2	normal distribution	0.0104	0.0002
d_{m2}	DM02	normal distribution	0.002	0.0002
b _{m2}	BM2	normal distribution	0.0015	0.0002
μ	MIU	constant	0.47	-
d	D	normal distribution	0.002	0.0002
$\sigma_{ m b}$	SIGMA	constant	6.86E8	-
f	FH	normal distribution	3.11E5	1E4
ρΝ	ROW	normal distribution	167	3
5	SDEN	normal distribution	9.032E-5	3.0E-6
	ET BY			

3.2.4 确定性分析

确定性分析是可靠性评估和灵敏度分析的前提, 只有理论上不发生失效的结构才能进行分析。执行确 定性分析,结果为 g=-0.230441,表明使用以上设定的参数进行可靠性分析是可行的。

3.2.5 选择计算方法

在对结构进行可靠性分析时,采用的是结合改进 均值设计验算点搜寻的基于曲面的自适应重要度抽样 法(AMV-AIS),在该方法中,极限状态曲面会自适应 调整,直到在允许误差和给定置信度下,概率积分收敛 为止。计算可得该产品的可靠度为 0.9999999986。 根据文献[12],收集了该产品中起爆器在 2001~ 2009年间共9批次427发产品在高温、低温和常温条 件下的压力测试数据值,通过环境因子将高温和低温 条件下的输出压力都转化为常温条件下的输出压力。 为保守考虑,取这些批次中输出压力均值最小的数值 作为计算用数据,通过计算可得最小输出压力均值为 62.72,标准差为 6.92,单位为 MPa。该输出压力的 作用面积为 90.32 mm²,则该条件下作用在活塞上的 均值为 5664.87 N,标准差为 625.01 N。通过计算可 得输出压力需要克服摩擦力(110.88 N)和剪切力的 (131.88 N)对应的可靠度为 0.99999999999。计算值 与试验值的相对误差为1.3E-10,在工程允许范围内。

3.3 结果分析

针对该结构,灵敏度分析的结果如图 3 所示。

从图 3 可以看出,对该结构可靠度影响大的主要 参数为剪切销直径(D)、起爆器输出装药的火药力 (FH)、起爆器输出装药的密度(ROW)和输出压力的 作用面积(S)。该产品的可靠度与剪切销直径成反 比,随着该设计值的减小,输出可靠度增大,与输出装 药的火药力、输出装药的密度和输出压力的作用面积 成正比,随着这些值的增大,可靠度增大;密封圈的相 关参数对可靠度相对影响较小。





Fig. 3 Sensitivity analysis results of key parameter

重要度分析结果如图 4 所示。从图 4 看出,剪切 销直径(D)、起爆器输出装药的火药力(FH)、输出装

含能材料

药的密度(ROW)和输出压力的作用面积(S)相对来 说对可靠度影响较大,其重要性程度顺序为:剪切销 直径>起爆器输出压力的作用面积>输出装药的火药 力>输出装药的密度。



Fig. 4 Importance analysis results of key parameter

4 结 论

(1) 在预定参数下产品的设计可靠度为0.9999999986,与现场试验结果一致。

(2)剪切销直径、起爆器输出压力的作用面积、输 出装药的火药力和密度对产品可靠度影响较大,可通 过调节这些设计值的大小对产品的可靠性进行优化设 计,且在设计过程中应保持这些设计值的一致性。

参考文献:

- [1] 王凯民,温玉全. 军用火工品设计技术[M]. 北京: 国防工业出版社, 2006: 236-239.
 WANG Kai-min, WEN Yu-quan. Design of initiators and pyrotechnics for weapon system [M]. Beijing: National Defense Industry Press, 2006: 236-239.
- [2] 李志强.火工装置在航天飞行器上应用[J].航天返回与遥感, 1997(2):63-67.
 LI Zhi-qiang. The applications of pyrotechnics in spacecraft[J]. Spacecraft Recovery & Remote Sensing, 1997(2):63-67.
- [3] 王鹏, 杜志明. 火工烟火装置裕度研究与设计方法综述[1]. 火工品, 2005,(2): 34-38.

WANG Peng, DU Zhi-ming. Summarize of margin research and design method of pyrotechnic devices [J]. *Initiators & Pyrotechnics*, 2005, (2): 34–38.

- [4] 杜志明, 范军政. 安全裕度研究与应用进展[J]. 中国安全科学学报, 2004, 14(6): 6-10.
 - DU Zhi-Ming, FAN Jun-Zheng. Progress in study and application of safety margin[J]. *China Safety Science Journal*, 2004,14(6): 6–10.
- [5] 龙兵,常新龙,张磊,等.桥丝式电火工品发火过程的数值仿真 [J].火工品,2009,(5):27-29.

LONG Bing, CHANG Xin-long, ZHANG Lei, et al. Numerical simulation of firing sequence of bridge-wire EED[J]. *Initiators & Pyrotechnics*, 2009, (5): 27–29.

[6] 董海平, 蔡瑞娇, 穆慧娜, 等.火工品可靠性的感度参数设计法 [J].爆炸与冲击,2009,29(6):613-616.

DONG Hai-ping, CAI Rui-jiao, Mu Hui-na, et al. The sensitivity parameters design method of initiators and pyrotechnics'reliability[J]. *Explosion and Shock*, 2009,29(6): 613–616.

- [7] 沈超,付丽璋,吴世通,等.电容放电式火工品点火电路参数设计与仿真[J]. 航天返回与遥感,2011,32(1):63-73.
 SHEN Chao, Fu Li-zhang, Wu Shi-tong, et al. Ignition circuit parameters design and simulation of capacitor discharge initiators and pyrotechnics[J]. Aerospace Returning and Remote Sensing, 2011, 32(1):63-73.
- [8] 王正,谢里阳.机械时变可靠性理论与方法[M].北京:科学出版社,2012:47-77.
 WANG Zheng, XIE Li-yang. Theory and methods mechanical time-varying reliability [M]. Beijing: Science Press, 2012:47-77.
- [9] 徐辅仁. O 形密封圈引起的摩擦力的计算[J]. 润滑与密封,1989 (1): 32-34.

XU Fu-ren. Calculating frictional force caused by O-ring seal[J]. *Lubrication Engineering*, 1989(1): 32–34.

- [10] 金忠谋. 材料力学[M]. 北京: 机械工业出版社, 2009: 64-65.
 JIN Zhong-mou. Mechanics of materials[M]. Beijing: Machinery Industry Press, 2009: 64-65.
- [11] 金志明. 枪炮内弹道学[M]. 北京:北京理工大学出版社,2004: 188-189.

JIN Zhi-ming. The ballistics of interior guns[M]. Beijing: Beijing Institute of Technology, 2004: 188–189.

[12] 赵霞. 某拔销器可靠性设计方法研究[D]. 北京:北京理工大学,2011.

ZHAO Xia. The research on some retracting actuator's reliability design method[D]. Beijing: Beijing Institute of Technology, 2011.

Reliability Design and Optimization of a Retracting Actuator Based on NESSUS

MU Hui-na, WEN Yang, GUO Shao-wei, ZHANG Yao

(State Key Laboratory of Explosion Science and Technology, Beijing Institute of Technology, Beijing 100081)

Abstract: In order to improve the design reliability of a retracting actuator, the reliability was analyzed and obtained by NESSUS (Numerical Evaluation of Stochastic Structures Under Stress) software based on the stress-strength interference theory, and the sensitivity and importance analysis on random variables which affect the design reliability were also done. Results show that the design reliability of the acuator is 0.9999999986, and the relative error between the test value is 1.3E-10, which is acceptable in engineering. The parameters that have relatively greater effect on the reliability orderes in degree as following diameter of shear pin, active area of output pressure, gunpowder impetus and density of detonator output charge. The consistency of these parameters should be guaranteed in material selection and product processing.

Key words:special energy theory and technology; retracting actuator; reliability design; sensitivity analysis; importance analysisCLC number:TJ45;TB114.3Document code:ADOI:10.11943/j. issn. 1006-9941.2015.01.017