doi:10.11887/j.cn.201503025

http://journal. nudt. edu. cn

复合战斗部爆炸成型弹丸结构参数影响分析。

常 江1,吴功平1,范 宇2,唐汉薇2

(1. 武汉大学 动力与机械学院,湖北 武汉 430072; 2. 中国航天科工集团 第四研究院,湖北 孝感 432100)

摘 要:应用 AUTODYN 仿真软件,对一种复合战斗部方案的爆炸成型弹丸成型性能进行了分析,结果表明,相对于传统布局方案,破片方案更改后改变了药型罩的成型过程,导致爆炸成型弹丸形状变差从而降低了毁伤性能。通过对结构参数影响进行分析,提出了优化方案,解决了破片方案调整后爆炸成型弹丸的成型问题。

关键词:复合战斗部;结构参数;数值模拟

中图分类号:0385;TJ410.33 文献标志码:A 文章编号:1001-2486(2015)03-155-06

Analysis for structural parameters of explosively formed projectile in multi-functional warhead

 $\textit{CHANG Jiang}^1 \text{, } \textit{WU Gongping}^1 \text{, } \textit{FAN Yu}^2 \text{, } \textit{TANG Hanwei}^2$

(1. School of Power and Mechanical Engineering, Wuhan University, Wuhan 430072, China;

2. The forth Research Academy, China Aerospace Science & Industry Corporation, Xiaogan 432100, China)

Abstract: The formability of EFP (Explosively Formed Projectile) in multi-functional warhead scheme was analyzed by using AUTODYN simulation software. Compared with the traditional layout program, the changed fragment scheme changes the deformation process of shaped charge liner and leads to the shape variation of EFP, thus reducing the penetrating performance. Through analyzing the structural parameters, the optimized solution was proposed to solve the shaping problem of EFP after the adjustment of fragment scheme.

Key words: multi-functional warhead; structural parameters; numerical simulation

现代武器装备为了提高单发武器的战场适应 能力,普遍提出了复合战斗部的思想,即通过集成 多种毁伤机制,实现一种战斗部执行多重任务的 目标。针对地面目标,采用爆炸成型弹丸 (Explosively Formed Projectile,EFP)破甲战斗部, 同时在装药周围装填球形预制破片,即是一种典 型的复合战斗部。利用战斗部前端药型罩产生的 EFP,可以对重装甲目标进行有效毁伤;利用装药 周围的球形预制破片,可以辅助对轻装甲目标及 人员进行有效毁伤。由此可见,采用多功能的复 合战斗部,可以满足对多种预定打击目标的毁伤 要求。

虽然复合战斗部具有优良的战术性能,但是 由于不同毁伤元的设计参数各不相同,其相互影 响作用非常复杂。为保证毁伤元的打击效力,对 结构设计参数必须进行详细分析和优化。许多学 者开展了结构参数对 EFP 成型影响的研究,美国 Bender^[1]曾研究了弧锥结合型药型罩生成 EFP 的效果。侯秀成^[2]通过仿真计算及示踪点的方 式对爆炸时药型罩动态变形过程进行了分析。但 是对于复合战斗部结构条件下结构参数对 EFP 成型性能的影响,国内外很少有相关的研究报道。

针对某复合战斗部,研究其结构设计参数对 EFP 毁伤元的影响,通过针对性地优化结构设计 参数,从而满足毁伤性能的要求。

1 工程问题

某复合战斗部结构如图 1 所示,采用 EFP 为 主毁伤元,同时在装药周围装填球形预制破片作 为辅助毁伤元。与传统的 EFP + 破片复合战斗部 布局方案(如图 2 所示)相比,为提高战斗部的定 向毁伤性能,将球形预制破片的排布方式设置为 前端弧型排布。传统的 EFP + 破片复合战斗部装 药为圆柱形装药,从药形罩顶部到药形罩口部金 属质量为逐步增大,而与其对应的有效药量则是 由多到少,在成型过程中药型罩顶部材料的成型

^{*} 收稿日期:2014-09-23

作者简介:常江(1980—),男,湖北恩施人,博士研究生,E-mail:changjcae@126.com; 唐汉薇(通信作者),女,高级工程师,学士,E-mail:bananasuperman0@163.com

速度大,口部材料的成型速度小,通过不同部位材 料的速度差可以形成良好的翻转式或杵体式 EFP。球形预制破片布置方案改为弧形朝前后, 装药的特性相比于柱形装药有了较大的变化,药 型罩顶部到药形罩口部金属质量逐步增大,而与 药型罩对应的有效药量口部相对于顶部并没有减 少太多,因此药形罩口部材料的成形速度与药形 罩顶部材料的成形速度不容易形成良好的内部梯 度,会带来 EFP 成型效果变差的问题。



图 1 战斗部方案图 Fig. 1 Figure of warhead program



图 2 传统战斗部方案图 Fig. 2 Figure of traditional warhead program

2 仿真分析

为研究如图 1 所示战斗部球形预制破片弧形 排布方案条件下 EFP 毁伤元的成型情况,利用 AUTODYN 对 EFP 成型过程进行分析,以便为后 续的结构设计参数优化提供依据。

2.1 数值建模

药形罩材料采用无氧紫铜材料,口径为 100mm,锥度为150°,壁厚为3mm;球形预制破片 为6mm的钢珠,弧形排布半径为50mm;战斗部壳 体材料选用45号钢,壁厚为3mm。计算时炸药、 药型罩和空气采用 Euler 算法,壳体采用 Lagrange 算法。

炸药选用聚黑炸药,采用 JWL 状态方程模拟 爆炸过程^[3-4],其主要参数有 $\rho = 1.6$ g/cm³,D = 7900m/s, $P_{CJ} = 26.5$ GPa, A = 573.2GPa, B = 14.64GPa, R1 = 4.6, $R2 = 1.4_{\circ}$

金属零件的材料模型均选用 Johnson-Cook 材 料模型,状态方程采用 Shock 状态方程来描述其 动态力学行为^[5]。45 号钢材料的主要参数为: ρ = 7.8g/cm³, E = 210GPa, γ = 0.29, A = 496MPa, B = 434MPa, n = 0.307, m = 0.804, c = 0.015, T = 1492℃。无氧紫铜的主要材料参数为: ρ = 8.9g/cm³, E = 117GPa, γ = 0.35, A = 90MPa, B = 292MPa, n = 0.31, m = 1.09, c = 0.02, T = 1083℃。

Johnson-Cook 材料本构模型的表达式为^[6]:

 $\sigma_{y} = (A + B\overline{\varepsilon}^{p^{n}}) (1 + C \ln \dot{\varepsilon}^{*}) (1 - T^{*m})$

式中: $\vec{\varepsilon}^{\prime}$ 为等效塑性应变; ε^* 为 $\varepsilon_0 = 1.0s^{-1}$ 时的

无量纲塑性比, $\dot{\varepsilon}^* = \frac{\bar{\varepsilon}^p}{\varepsilon_0}$; T^* 为相对温度, $T^* = T - T$

 $T - T_{room}$;A 为屈服应力, Pa; B 为应变硬化系

 $T_{melt} - T_{room}$;A 为屈服应力, Pa; B 为应变硬化系

 数, Pa; n 为应变硬化指数; C 为应变率相关系数;

 m 为温度相关系数。

表达式的第一项 $(A + B\bar{\epsilon}^{n^*})$ 表示对于 $\bar{\epsilon}^* =$ 1.0和 $T^* = 0$ (等温状态)时的应力与应变的函数 关系;表达式的第二项 $(1 + C \ln \bar{\epsilon}^*)$ 和第三项 $(1 - T^{*m})$ 分别表示应变率和温度的影响。

在 AUTODYN 中建立仿真分析模型,如图 3 所示。为跟踪药形罩不同部位的材料在成形过程 中的变化过程,在药形罩上设置跟踪点,跟踪点1 设置在药型罩罩顶材料内侧,跟踪点2设置在药 型罩罩顶材料外侧,跟踪点3设置在药型罩罩口 材料位置。



图 3 药型罩跟踪点示意图 Fig. 3 Trace point of liner

2.2 分析计算及结果分析

对该战斗部的 EFP 成型过程进行了分析,在 球形预制破片排布方案为前端弧形排布条件下, EFP 的成型结果如图 4 所示,EFP 飞行方向为图 中由左向右飞行。可以看出药型罩在爆炸完成后 没有形成具有良好形状的 EFP,材料向头部大量 汇集并形成倒锥形,从而导致飞行稳定性及侵彻 能力大幅度下降。跟踪点在成型后的分布如图 4



图 4 EFP 成型结果 Fig. 4 Deformation results of EFP

通过对药型罩罩口及罩顶位置测量点的速度 历程曲线进行分析,可以清晰地看出导致 EFP 成 型变差的原因。图 5 为药型罩成型为 EFP 的过 程中罩口及罩顶位置测量点速度历程曲线,图中 深色曲线为跟踪点1 指示的罩顶微元速度-时间 曲线,浅色曲线为跟踪点3 指示的罩口微元速 度-时间曲线。可以看出药型罩罩顶单元在成型 的整个过程中与罩口单元一直没有形成明显的速 度差,罩顶单元与罩口单元的材料均向头部挤压, 从而导致材料向头部大量汇集并形成倒锥形,对 于飞行稳定性及侵彻能力均带来不利影响,没有 形成良好的 EFP 形状。



图 5 跟踪点速度 - 时间曲线 Fig. 5 Velocity curves of the program

3 结构参数影响研究及优化

从药型罩形成 EFP 的原理来看:EFP 的主体 结构是药型罩径向的材料,通过装药爆炸产生的 爆轰压力,从顶部开始逐步被压垮;通过顶部成形 速度与口部成形速度的速度差,实现罩顶单元向 前拉伸、罩口单元向内汇聚的成型效果,药型罩的 罩顶和罩口分别形成 EFP 的前端和尾裙^[8-9]。 球形预制破片弧形排布条件下,罩口两边的炸药 较多,对药型罩作用的动量较大,同样质量下,罩 口附近的药型罩材料运动速度较快,与罩顶材料 没有明显的速度差,从而导致材料向头部大量汇 集并形成倒锥形,是不能形成良好 EFP 的直接 原因。

针对以上分析,在口径保持 100mm 不变的情况下,通过取消圆弧形锥顶,将药型罩改为全锥形,从而加快顶部材料运动速度,同时,将罩顶壁厚设计参数调整为小于罩口壁厚设计参数,从而进一步加快顶部材料运动速度。通过对不同锥角、不同壁厚及壁厚变化率参数下的 EFP 成型结果进行仿真,优化成型结果,仿真时取 EFP 成型后距离战斗部舱口部 1m 处为 t 时刻,作为不同方案的统一对比时间点。对于 EFP 来说,为具备良好的远距离飞行稳定性,弹丸应具备良好的气动外形,同时长径比不宜过长,一般在 2 ~ 3 倍左右,并且弹丸尾部应具有尾裙结构。与此同时,为提高弹丸的侵彻能力,弹丸应具备较高的侵彻速度,同时弹丸有效长度内的各断面应具备较高的断面材料密度。

3.1 锥角的影响

选取锥角设计参数分别为140°,150°,160°进 行分析,壁厚设置为3mm,壁厚变化率设置为 1.5%。三种参数下的成型分析结果如图6所示, EFP飞行方向为图示中由左向右飞行,跟踪点在 成型后的分布如图6所示。





从分析结果可以看出,锥角设计参数为140°时,EFP 主体部分的长径比过大,已经超过了3倍,同时尾裙不明显,不利于长距离的飞行稳定。 锥角设计参数为150°时,EFP 主体部分的气动外 形及尾裙结构较好,长径比为2.6倍,远距离飞行 稳定。锥角设计参数为160°时,EFP 头部形成了 钝头结构,EFP 主体部分的长径比只有1.4倍,在 飞行过程中会带来较大的气动阻力,不利于远距 离飞行及最终侵彻目标的实现。综合比较分析结 果,后续锥角设计参数设置为150°。

3.2 壁厚的影响

选取壁厚设计参数为 2.4mm, 3mm, 3.6mm 进行

分析,锥角设置为150°,壁厚变化率设置为1.5%。 三种参数下的分析结果如图7所示。



图 7 不同壁厚条件下 EFP 成型结果 Fig. 7 Deformation results of the different wall thickness

根据分析结果,壁厚设计参数分别为 2.4mm,3mm,3.6mm时:EFP主体部分的气动外 形均较好,长径比分别为3.2倍、2.6倍、2.4倍, 飞行稳定性没有明显的差别;通过测量弹丸飞行 速度,三种方案中壁厚设计参数为2.4mm时飞行 速度最大,为3063m/s,设计参数为3.6mm时飞 行速度最小,为2870m/s,飞行速度差别不明显。 壁厚设计参数分别为2.4mm,3mm,3.6mm时,弹 丸质量分别为152g,243g,348g,其中壁厚设计参 数为3.6mm时,EFP具有更高的质量,相对另外 两种方案具有更高的动能,有利于提高侵彻能力。 综合比较分析结果,后续分析时壁厚设计参数设 置为3.6mm。

3.3 壁厚变化率的影响

选取壁厚变化率设计参数分别为1%, 1.5%,2%三种条件进行分析,锥角设置为150°, 壁厚设置为3.6mm。三种条件下的分析结果如 图8所示。



图 8 不同壁厚变化率条件下 EFP 成型结果 Fig. 8 Deformation results of the different change rates of wall thickness

根据分析结果,壁厚变化率设计参数分别为 1%,1.5%,2%时,弹丸质量分别为335g,348g, 367g,没有明显的差别。三种参数下的弹丸飞行 速度分别为2667m/s,2870m/s,3032m/s,速度值 差别不大。壁厚变化率设计参数为2%时,EFP 主体部分的长径比为4.2倍,同时尾裙结构不明 显,不利于长距离的飞行稳定。壁厚变化率设计 参数为1%,1.5%时,EFP主体部分的气动外形 及尾裙结构均较好,长径比分别为3.1倍及2.6 倍,远距离飞行稳定,相对而言壁厚变化率设计参 数为1%时,EFP具有比壁厚变化率设计参数为 1.5%时更为光顺的气动外形以及更为尖锐的头 部,有利于提高远距离飞行稳定性和最终的侵彻 能力。综合比较分析结果,壁厚变化率设计参数 设置为1%。

3.4 药形罩结构优化设计

综合分析在球形预制破片弧形排布方案条件 下各种结构参数对于 EFP 成形结果的影响,选取 药形罩口径为 100mm,锥角设计参数设置为 150°,壁厚设计参数设置为 3.6mm,壁厚变化率 设计参数设置为 1%。对此设计参数下的 EFP 各 项性能进行分析。

优化方案在 t 时刻(EFP 成型后距离战斗部 舱口部 1m 处)速度轴向分布如图 9 所示,其中横 坐标表示各测量点距离 EFP 头部的距离,纵坐标 表示各测量点的轴向运动速度。EFP 能量轴向分 布如图 10 所示。计算表明,距离战斗部舱口部 1m 处时 EFP 的轴向速度差已经在 3% 以内,能量 差在 5% 以内,此时已经形成了稳定的 EFP 形状, 后续不会再因为各部分材料的速度差导致 EFP 继续拉长而产生断裂现象,有利于 EFP 后续在侵 彻前的长距离飞行中保持形状稳定。





优化方案在 t 时刻的平均速度、质量、动能、 头部速度、长径比如表 1 所示。



图 10 *t* 时刻 EFP 能量的轴向分布 Fig. 10 Axial distribution of the EFP energy

表1 优化方案分析结果数据

Tal	b. 1	Analysis	results	of	optimization	scheme
-----	------	----------	---------	----	--------------	--------

平均速度/	质量/	动能/	头部速度/	长径比/
(m/s)	g	kJ	(m/s)	倍
2667	335	1192	2680	3.1

对优化方案的 EFP 进行侵彻仿真分析,侵彻 目标为均质 45 号钢板, EFP 穿孔能力达到 118mm,取得了良好的侵彻效果。



图 11 EFP 侵彻 45 号钢板仿真图 Fig. 11 Simulation of EFP penetrating results

4 试验验证

为验证设计方案优化后的实际效果,进行了 战斗部静爆试验,考核 EFP 毁伤元在球形预制破 片弧形排布条件下的毁伤威力。

4.1 试验布置

试验平面布置图如图 12 所示,试验现场图如 图 13 所示。战斗部口部距离 EFP 效应靶为 1.5m,利用 EFP 效应靶拦截 EFP,获取 EFP 的穿 甲深度、穿孔直径和形状,分析 EFP 的穿甲效果。 EFP 效应靶为直径 250mm,厚度 120mm 的 45 号 钢块。通过球形预制破片效应靶板拦截球形预制 破片,效应靶板为 6mm 的 45 号钢板,同步对球形 预制破片的穿甲能力进行考核。

4.2 试验结果

试验产品起爆后,球形预制破片对效应靶上 的毁伤如图 14 所示。试验后,EFP 效应靶毁伤效 果如图 15 所示。







图 13 试验布置图 Fig. 13 Photo of the experimental model



图 14 破片毁伤结果 Fig. 14 Fragment penetrating results



图 15 EFP 毁伤结果 Fig. 15 EFP penetrating results

根据试验结果, EFP 和球形预制破片在该联 合试验中满足各自功能需求, EFP 毁伤元在效应 靶上形成有效的侵彻孔, 侵彻深度约为 113mm, 与仿真结果接近,取得了良好的毁伤效果,同时球 形预制破片均穿透了 6mm 的 45 号钢板,具备良 好的打击效果。

5 结论

为满足战场的杀伤需要,提高战斗部的定向 毁伤性能,EFP+破片复合战斗部要求将球形预 制破片的排布方式设置为前端弧型排布。相对于 传统结构方案,由于战斗部装药形式的改变,引起 装药的聚能效应发生了较大改变,从而导致 EFP 成型过程中顶部与口部材料的速度梯度减小, EFP 成型能力及毁伤能力大幅度降低。本文通过 数值仿真方法分析药型罩材料的成型机理,详细 分析成型过程中材料的变化,对药型罩设计参数 进行针对性的优化改进,通过优化锥角、壁厚、壁 厚变化率三种结构设计参数,解决了装药形式改 变后 EFP 的成型问题,取得了最优的设计效果。

参考文献(References)

- [1] Bender D, Fong R, Ng W, et al. Dual mode warhead technology for future smart munitions[C]//Proceedings of 19th International Symposium on Ballistics, Interlaken, Switzerland, 2001:679-684.
- [2] 侯秀成,蒋建伟,陈智刚. 某成型装药射流的数值模拟与射流转化率[J]. 火炸药学报,2012,35(2):53-57.
 HOU Xiucheng, JIANG Jianwei, CHEN Zhigang. Numerical simulation of jet velocity gradient of shaped charge[J]. Chinese

Journal of Explosives & Propellants, 2012, 35(2):53 - 57. (in Chinese)

- [3] 白金泽. LS DYNA3D 理论基础与实例分析[M]. 北京:科 学出版社,2005.
 BAI Jinze. Principle and application of LS - DYNA3D [M].
 Beijing: Science Press,2005. (in Chinese)
- [4] 时党勇,李裕春,张胜民.基于 ANSYS/LS DYNA 8.1 进行 显式动力学分析[M].北京:清华大学出版社,2005.
 SHI Dangyong, LI Yuchun, ZHANG Shengmin. Analysis of explicit dynamics based on ANSYS/LS - DYNA 8.1 [M]. Beijing: Tsinghua University Press,2005. (in Chinese)
- [5] 黄群涛,李铁鹏,钱建平,等.环形 EFP 成型及侵彻过程的数值模拟[J].火炸药学报,2009,32:50-53.
 HUANG Quntao, LI Tiepeng, QIAN Jianping, et al. Numerical simulation on forming and penetration proces of annular EFP[J]. Chinese Journal of Explosives & Propellants, 2009, 32:50-53. (in Chinese)
- [6] 尹建平. 多爆炸成型弹丸战斗部技术[M]. 北京:国防工业 出版社,2012.
 YIN Jianping. Warhead technology of MEFP[M]. Beijing: National Defence Industry Press,2012. (in Chinese)
- [7] Halquist J O. LS DYNA keyword user's manual version 971[M]. California: Livemore Software Technology Corporation, 2007.
- [8] 卢芳云,李翔宇,林玉亮. 战斗部结构与原理[M]. 北京:科 学出版社,2009.
 LU Fangyun,LI Xiangyu,LIN Yuliang. Structure and principle of warhead[M]. Beijing:Science Press,2009. (in Chinese)
- [9] 李向东,钱建平,曹兵,等.弹药概论[M].北京:国防工业出版社,2004.

LI Xiangdong, QIAN Jianping, CAO Bing, et al. Introduction of ammunition [M]. Beijing: National Defence Industry Press, 2004. (in Chinese)