【武器装备理论与技术】

运用尺寸链分析方法解决某型炮闩干涉问题

张森

(海装重庆局,重庆 400023)

摘要:运用尺寸链分析方法,对某型舰炮炮闩与星形体和炮尾的配合进行分析。通过关键尺寸做图,简化零件外形及配合关系,通过计算找到零件相对运动过程中可能的干涉点,对相关尺寸进行改进、优化,解决在极限偏差情况下相关零件干涉问题,减少装配过程中的零件修配量,满足其工艺技术要求,提升产品加工水平,最终达到提高产品质量的目的。 关键词:舰炮:炮闩;尺寸链

中图分类号:TH13

文献标识码:A

文章编号:1006-0707(2012)03-0048-04

尺寸链(dimensional chain),在零件加工或机器装配过程中,由互相联系的尺寸按一定顺序首尾相接排列而成的封闭尺寸组。尺寸链的主要特征有两点,其一为封闭性,由有关尺寸首尾相接而形成;其二为关联性,有一个间接保证精度的尺寸,受其他直接保证精度尺寸的支配,彼此间有确定的函数关系。

在某型舰炮实际装配中,存在由于尺寸偏差而出现修锉干 涉的情况,导致炮闩最终尺寸不一致。本文从零件尺寸链和装 配尺寸链入手,对可能干涉而引起修锉的外形尺寸进行尺寸链 计算分析,确定舰炮零件的尺寸精度,对计算中发现的问题进行 分析和改进,保证加工精度和装配精度。

1 建立转换计算模型

由于舰炮零件均为形状复杂的多面体,如图1所示为炮闩 外形,须根据零件尺寸链和装配尺寸链,抽取其关键尺寸形成如 下转换计算模型,如图2所示。用同样方法得到如图9所示的 星形转换计算模型和如图11所示的炮尾转换计算模型。

2 确定计算基准

2.1 分析、统一计算的基准并确定相关计算假设

由于闩体支架、闩体、炮尾和星形体相关尺寸的基准均不相同,故需要对所有相关尺寸的基准进行统一,并确定相关假设条件。

2.2 闩体公转中心和炮膛中心重合的情况

2.2.1 计算假设

1) 星形体中心和炮尾中心重合, 不考虑此处的配合公 差等。

2)认为闩体中心和闩体支架中心重合(暂不考虑闩体和闩体支架的配合公差)。

3) 炮膛中心所在位置 10° 假设为转换基准尺寸, 不考虑公

差,图3所示30°和20°均为已知尺寸。



图3 10°计算示意图

2.2.2 闩体中心到星形体中心的距离
闩体支架的下导轨面到闩体支架轴中心的尺寸计算:
ZJmin = 25.5 - 0.105 - (21 + 0.042) - (5 - 0.27)/2 = 1.988
ZJmax = 25.5 + 0.105 - (21 - 0.042) - (5 - 0.345)/2 = 2.319 5

闩体支架轴心到星形体中心的垂直距离(干涉较多的情况的一种情况为闩体与星形体和炮尾干涉,故取闩体偏向星形体回转中心时干涉最严重的状态进行计算,假设闩体支架的导轨下端面和星形体的槽下平面重合):

Zymin = 59 - 0.06 - 2.3195 = 56.6205

Zymax = 59 + 0.06 - 1.988 = 57.072

对应的闩体支架的中心到星形体中心的距离为:

Zmin = 56.620 5/cos10° = 57.49

Zmax = 57.072/cos10° = 57.95



图4 闩体支架相关尺寸示意图



图5 星形体相关尺寸示意图



图6 闩体支架中心到星形体中心和炮膛中心 到星形体中心的尺寸链示意图





2.2.3 炮膛中心到星形体中心的距离

对应的膛线中心直径为 ϕ 116。则闩体支架轴心到炮膛中 心的距离 R = R58。

2.2.4 炮膛中心和闩体中心的差值

 $\min = 58 - 57.95 = 0.05$

 $\max = 58 - 57.49 = 0.51$

2.3 确定闩体位置及统一计算对比基准

2.3.1 中心重合

当炮闩中心和膛线中心重合时,闩体和星形体上的图示位 置2对应面平行时各自到星形体中心的距离,按名义尺寸计算, 星形体:59-2=57(假设为计算基准,不考虑此处的公差),闩 体:58×cos10°+0.3+0.05=57.47。两面相差0.47。

2.3.2 中心最大的偏差

在第3.1.1项闩体支架中心和膛线中心到星形体中心的计算中,可以看到两者中心并不重合,且两者中心最大的偏差为0. 51×cos10°=0.50。

2.3.3 到星形体中心的距离

基于以上计算的结果,在闩体偏向星形体中心取最大公差时,图示星形体和闩体对应面的过盈量为0.50-0.47=0.03,暂不考虑此公差,且闩体的偏移量取最大偏移0.50,认为闩体和星形体对应的基准面正好完全重合,并且此时是闩体工作的最恶劣情况,将此两基准面重合状态作为其他尺寸链计算的转换基准,基准面到星形体中心的距离为57。

2.3.4 偏差

膛线中心到星形体中心垂直于基准面的距离为 58 × cos10° = 57.12,在基准面内的尺寸为 58 × sin10° = 10.07。假设闩体的中心位置尺寸取极限尺寸,考虑 0.50 的偏差,则闩体实际中心相 到星形体中心的位置尺寸为 10.07 和 57.12 - 0.50 = 56.62。

根据以上条件,确定闩体上的基准面和星形体上的基准面 重合时闩体的状态为工作状态。统一选取闩体在工作状态时的 中心为所有尺寸计算对比基准。

3 分析计算

根据选定的基准对闩体、星形体和炮尾相关位置外形尺寸 进行统一基准转换

3.1 闩体外形尺寸转换计算

第5段和第6段交汇点:

3.2.1 第6段



图8 第5段和第6段交汇点尺寸计算示意图

- 角度:c+d=150°
- $L = 25. 3/\sin(c) = 25/\sin(d) = 25. 3/\sin(150 d)$ 当公式中尺寸取上限值,150°取下限值时,L有最小值: $\cot(d) = (\frac{25.3}{25} + \cos 150^{\circ})/\sin 150^{\circ} \approx 0.29$ $d = \arccos(0.29) = 73.83^{\circ}$ $Lmax = 25/\sin 73.83^{\circ} = 26.3$ R1倒角减去长度约0.04(作图所得结果),则为26.26。 当公式中尺寸取下限值,150°取上限值时,L有最小值: $\cot(d) = (\frac{25.17}{24.87} + \cos 150.17^{\circ})/\sin 150.17^{\circ} \approx 0.29$ $d = \operatorname{arccot}(0.29) = 73.83^{\circ}$ $Lmin = 25/\sin 73.83^{\circ} = 26.3$

3.2 星形体外形尺寸转换计算

将星形体图示位置的外形尺寸基准中心转换为以闩体中心 为基准的尺寸。



图9 星形转换计算模型



图 10 第6、7、8 段星形体外形尺寸转换示意图

尺寸转换:x 为第5段平面的取值,max=25.37,min=25.05 $\gamma = 17 \pm 0.055 - 10.07$, max = 6.99, min = 6.88 角度 $a = \operatorname{arctg}(x/y)$ x 取最大值, y 取最小值时 max = arctg(25.37/6.88) = 74.83° x 取最小值, y 取最大值时 min = arctg(25.05/6.99) = 74.4° $z = x/\sin(a)$, max = 25. 37/ $\sin(74.83^{\circ})$ = 26.29, $\min = 25.05 / \sin(74.4^\circ) = 26$ $b = 150^{\circ} - a$, max = $150^{\circ}10' - 74.4^{\circ} = 75.77^{\circ}$, $\min = 150^{\circ} - 74.84^{\circ} = 75.16^{\circ}$ 第6段最终尺寸:当z取26.29时,b=75.16° $\max = z * \sin(b) = 26.29 \times \sin(75.16^{\circ}) = 25.41$ 当 z 取 26 时, b = 75.77° $\min = 26 \times \sin(75.77^{\circ}) = 25.2$ 3.2.2 第7段 $\max = 25.41 - (0.7 - 0.14) = 24.85$, $\min = 25.2 - 0.7 = 24.5$ 3.2.3 第8段:即w尺寸 $v = z * \cos(b)$ $\max = 26.29 \times \cos(75.16^{\circ}) = 6.73$ $\min = 26 \times \cos(75.77^{\circ}) = 6.39$ w = 18.7 - v $\max = 18.7 + 0.13 - 6.39 = 12.44$ $\min = 18.7 - 6.73 = 11.97$





图 11 炮尾转换计算模型

3.4 转换后尺寸对比及结果分析

见表1。

闩体和星形体在第4、5、7段、圆弧段和5与6的交汇点4处 尺寸有干涉。闩体和炮尾在5与6的交汇点有干涉。炮闩上的 第2段和第8段面和星形体的对应面的间隙偏向不均匀,尺寸 公差的偏向和加工误差可能会导致炮闩第2段和星形体对应面 干涉。

由上分析计算,对可能存在的干涉部位适当调整公差,可从 源头消除干涉,最终达到提高产品质量的效果。

平面段号 -	闩体外形尺寸		星形体外形转换尺寸		炮尾外形转换尺寸	
	Max	Min	Max	Min	Max	Min
1	29.70	29.37	30.59	30.70	30.10	30.00
2	12.40	12.30	12.66	12.42	12.87	12.6
3	R25	R24.92			25.57	25.49
4	24.80	24.53	25.01	24.55		
5	25.30	25.17	25.37	25.05		
6	25.00	24.87	25.41	25.20		
7	24.50	24.23	24.85	24.50		
8	11.55	11.45	12.44	11.97	12.36	12.25
9	9.50	9.28			10.01	9.91
5和6的交汇点	26.26	26.26	26.29	26.00	25.57	25.49
圆弧段	R20.51	R20.31			R20.40	R20.35

表1 闩体、星形体和炮尾转换尺寸的对比

参考文献:

- [3] 万书亭. 互换性与测量技术[M]. 北京:电子工业出版 社,2007.
- [4] 刘华, 匡伟春. 公差配合与测量技术[M]. 北京: 电子工业 出版社, 2010.

(责任编辑 周江川)

- [1] 梭罗 NC. 装配尺寸链和工艺尺寸链的计算[M]. 李纯甫,
 译. 上海:科学技术文献出版社,1980.
- [2] 毛保全, 邵毅. 火炮自动武器优化设计[M]. 北京: 国防工 业出版社, 2007.

(上接第 34 页) 硝酸酯发射药在常温(30 ℃)下的安全贮存寿命 为 τ_{30} = 40 年,老化温度系数 r_{10} = 3.63。完成能够满足 GJB1054A—06《火炸药贮存安全规程》的要求^[6]。

表5 各温度条件下的安全贮存时间

老化温度/℃	95	85	75	65
安全期/d	2.95	13.39	62.02	114.75

3 结论

 1)随着硝酸酯含量的增加,酯乙型混合硝酸酯发射药的维 也里和甲基紫变色时间均缩短;与酯太型混合硝酸酯发射药相 比,其维也里和甲基紫变色时间偏短。

适当增加酯乙型混合硝酸酯发射药中安定剂 C₂ 的含量,其维也里和甲基紫变色时间会适当增加;

3) 酯乙型混合硝酸酯发射药加速老化试验预估的安全贮 存寿命为40年,满足火炸药贮存安全规程的要求。

参考文献:

- [1] 王泽山. 含能材料概论[M]. 哈尔滨:哈尔滨工业大学出版 社, 2006.
- [2] 郭耸,王青松,孙金华,等.双基发射药和混合硝酸酯发射药的热分解特性[J].火炸药学报,2009,32(2):75-77.
- [3] 郑伟,王江宁,韩芳,等. DNTF-CMDB 推进剂的化学安定性
 [J].火炸药学报,2010,33(4):11-14.
- [4] 周堃,罗天元,张伦武. 弹箭贮存寿命预测预报技术综述
 [J].装备环境工程,2005,2(2):6-11.
- [5] 郑波,宋新民,姜志保,等.一种评估库存发射药安全贮存 寿命的方法[J].火炸药学报,2005,28(2):29-32.[6] 衡淑云,韩芳,张林军,等.硝酸酯火药安全贮存寿命的预 估方法和结果[J].火炸药学报,2006,29(4):71-76.

(责任编辑 杨继森)