

制导兵器气动布局 与气动特性

Aerodynamic Configuration
and Characteristics of Guided Weapons

吴甲生 雷娟棉 编著



国防工业出版社

National Defense Industry Press

制导兵器气动布局 与气动特性

Aerodynamic Configuration
and Characteristics of Guided Weapons

2019 2021 168



国防工业出版社
CHINA SCIENCE AND TECHNOLOGY PRESS

制导兵器气动布局 与气动特性

**Aerodynamic Configuration
and Characteristics of Guided Weapons**

吴甲生 雷娟棉 编著

国防工业出版社

·北京·

图书在版编目(CIP)数据

制导兵器气动布局与气动特性 / 吴甲生, 雷娟棉编著.

北京: 国防工业出版社, 2008. 1

ISBN 978 - 7 - 118 - 05350 - 0

I. 制... II. ①吴... ②雷... III. 制导兵器 - 气体动力学
IV. TJ011

中国版本图书馆 CIP 数据核字(2007)第 134916 号

※

国防工业出版社出版发行

(北京市海淀区紫竹院南路 23 号 邮政编码 100044)

国防工业出版社印刷厂印刷

新华书店经售

*

开本 850 × 1168 1/32 印张 15 字数 382 千字

2008 年 1 月第 1 版第 1 次印刷 印数 1—2000 册 定价 53.00 元

(本书如有印装错误, 我社负责调换)

国防书店: (010)68428422

发行邮购: (010)68414474

发行传真: (010)68411535

发行业务: (010)68472764

致 读 者

本书由国防科技图书出版基金资助出版。

国防科技图书出版工作是国防科技事业的一个重要方面。优秀的国防科技图书既是国防科技成果的一部分,又是国防科技水平的重要标志。为了促进国防科技和武器装备建设事业的发展,加强社会主义物质文明和精神文明建设,培养优秀科技人才,确保国防科技优秀图书的出版,原国防科工委于1988年初决定每年拨出专款,设立国防科技图书出版基金,成立评审委员会,扶持、审定出版国防科技优秀图书。

国防科技图书出版基金资助的对象是:

1. 在国防科学技术领域中,学术水平高,内容有创见,在学科上居领先地位的基础科学理论图书;在工程技术理论方面有突破的应用科学专著。

2. 学术思想新颖,内容具体、实用,对国防科技和武器装备发展具有较大推动作用的专著;密切结合国防现代化和武器装备现代化需要的高新技术内容的专著。

3. 有重要发展前景和有重大开拓使用价值,密切结合国防现代化和武器装备现代化需要的新工艺、新材料内容的专著。

4. 填补目前我国科技领域空白并具有军事应用前景的薄弱学科和边缘学科的科技图书。

国防科技图书出版基金评审委员会在总装备部的领导下开展工作,负责掌握出版基金的使用方向,评审受理的图书选题,决定资助的图书选题和资助金额,以及决定中断或取消资助等。经评审给予资助的图书,由总装备部国防工业出版社列选出版。

国防科技事业已经取得了举世瞩目的成就。国防科技图书承担着记载和弘扬这些成就,积累和传播科技知识的使命。在改革

开放的新形势下,原国防科工委率先设立出版基金,扶持出版科技图书,这是一项具有深远意义的创举。此举势必促使国防科技图书的出版随着国防科技事业的发展更加兴旺。

设立出版基金是一件新生事物,是对出版工作的一项改革。因而,评审工作需要不断地摸索、认真地总结和及时地改进,这样,才能使有限的基金发挥出巨大的效能。评审工作更需要国防科技和武器装备建设战线广大科技工作者、专家、教授,以及社会各界朋友的热情支持。

让我们携起手来,为祖国昌盛、科技腾飞、出版繁荣而共同奋斗!

**国防科技图书出版基金
评审委员会**

国防科技图书出版基金 第五届评审委员会组成人员

主任委员 刘成海

副主任委员 王 峰 张涵信 程洪彬

秘 书 长 程洪彬

副 秘 书 长 彭华良 蔡 镭

委 员 于景元 王小谟 甘茂治 刘世参
(按姓氏笔画排序) 李德毅 杨星豪 吴有生 何新贵
佟玉民 宋家树 张立同 张鸿元
陈冀胜 周一宇 赵凤起 侯正明
常显奇 崔尔杰 韩祖南 傅惠民
舒长胜

本书主审委员 崔尔杰

前 言

制导兵器包括反坦克导弹、末制导/末敏弹、制导航空炸弹、炮射导弹、便携式防空导弹、直升机载空地导弹、简易制导火箭等,它们是现代高技术条件下战争中使用量最大的战术武器。由于发动机特性、目标特性、战斗部特性、弹道特性、发射方式、增程方式、制导方式、控制方式不同,使得制导兵器种类繁多,外形五花八门,飞行弹道多种多样,速度范围宽,攻角范围大,因此制导兵器的外形布局和气动特性与其他战术导弹既有相同之处,又有很大差别。编著本书的目的就是为了给从事制导兵器气动设计和气动特性研究的技术人员提供一本参考书。此外,该书对从事制导兵器总体设计、弹道设计、控制系统设计人员,以及主管部门的技术管理人员,高等院校有关专业的教师和研究生也有参考价值。

书稿由于本水院士和杨其德研究员评阅和推荐。于本水院士是我国从事防空导弹总体设计的著名专家,他从总体高度对书稿提出了许多宝贵意见和建议。杨其德研究员从事飞机、战术弹气动设计 40 余年,有很深的造诣和丰富的经验,他对书稿提出了许多宝贵的建议和具体的修改意见。书稿送交国防科技图书出版基金评审委员会评审之前,兵器行业空气动力学专家苗瑞生教授对书稿进行了仔细的审阅和修改,提出了许多中肯的修改意见。三位专家的审阅对提高书稿的质量起到了重要作用,对于他们的辛勤劳动、热情指导和帮助表示诚挚的感谢!

著作要有作者的研究成果,它们取材于作者及其合作者——苗瑞生教授、居贤铭教授、徐文灿教授、徐文熙副教授、蒋厚洸副教

授及其研究生的研究报告、学位论文和刊物论文,大部分是第一次在专著中出现,因此将面临使用者的检验。作者热切地希望和欢迎使用者就书中某些提法的严谨性、分析问题的合理性、结果和结论的准确性等提出宝贵意见。

本书内容共 13 章。第一章,绪论,简述了制导兵器气动布局研究中的几个关系问题;第二章,制导兵器气动布局;第三章,制导兵器气动增程技术;第四章,飞行器的旋转空气动力效应;第五章,特种部件的气动特性;第六章,弹箭的气动弹性;第七章,子母弹抛撒分离的气动干扰;第八章,横向喷流对制导兵器气动特性的影响;第九章,制导兵器雷达隐身技术;第十章,鸭式布局导弹滚转控制耦合与解耦;第十一章,尾翼稳定无控旋转弹的运动稳定性;第十二章,兵器空气动力学近似方法;第十三章,制导兵器特种风洞实验技术。第三、四、五、七、十、十三章是本书的重点,作者及合作者的研究成果主要体现在这 6 章中。

由于作者的水平有限,书中的缺点和错误在所难免,恳请读者不吝指正。

吴甲生 雷娟棉

2007 年 2 月

目 录

第一章 绪论	1
1.1 制导兵器气动布局与气动特性的研究内容与意义	1
1.2 制导兵器气动外形设计中的几个关系	2
1.3 制导兵器气动外形设计的步骤	5
1.4 制导兵器对某些气动特性的要求	7
第二章 制导兵器气动布局	8
2.1 概述	8
2.2 制导兵器气动布局	8
2.2.1 翼面沿弹身周向布置形式	9
2.2.2 翼面沿弹身轴向配置形式与性能特点	10
2.3 制导兵器典型气动布局	18
2.3.1 反坦克导弹的典型气动布局	18
2.3.2 制导航空炸弹的典型气动布局	21
2.3.3 末制导炮弹的典型气动布局	24
2.4 制导兵器新型气动布局	30
2.4.1 反坦克导弹的新型气动布局	30
2.4.2 制导航空炸弹的新型气动布局	31
2.4.3 末制导子弹的新型气动布局	32
2.5 制导兵器气动布局发展趋势及有关的气动力技术	33
第三章 制导兵器气动增程技术	36
3.1 兵器飞行器的外形特点和飞行特点	36

3.1.1	兵器飞行器的外形特点	36
3.1.2	兵器飞行器的飞行特点	36
3.2	气动增程技术	37
3.2.1	增程途径	37
3.2.2	滑翔增程技术	38
3.2.3	减阻增程技术	50
第四章	飞行器的旋转空气动力效应	58
4.1	概述	58
4.2	旋转空气动力效应机理	60
4.3	弹身旋转空气动力效应的扰动分析方法	66
4.4	翼面旋转空气动力效应的工程计算	82
4.5	尾翼旋转空气动力效应的工程计算	95
4.6	翼身尾组合体旋转空气动力效应的工程计算	99
第五章	特种部件的气动特性	101
5.1	多片翼布局弹箭的气动特性	101
5.1.1	多片尾翼弹箭气动布局及应用实例	101
5.1.2	多片尾翼布局弹箭气动特性实验研究	104
5.1.3	气动特性数值计算及与实验结果比较	110
5.1.4	多片弹翼布局及应用实例	118
5.1.5	多片弹翼布局导弹的气动特性	120
5.2	非圆截面弹身的气动特性	123
5.2.1	概述	123
5.2.2	绕旋成体大攻角流动的法向力和 俯仰力矩	123
5.2.3	沿纵轴截面积不变的非圆截面弹身 气动特性表达式	128

5.2.4	各种横截面形状 $\left(\frac{C_n}{C_{no}}\right)_{SB}$ 、 $\left(\frac{C_n}{C_{no}}\right)_{Nt}$ 的计算公式	129
5.3	卷弧翼的气动特性	139
5.3.1	概述	139
5.3.2	气动布局与几何特性	141
5.3.3	卷弧翼的纵向、滚转气动特性	146
5.3.4	减小无控卷弧形尾翼火箭弹锥形 运动的措施	153
5.4	格栅翼的气动特性	155
5.4.1	概述	155
5.4.2	格栅翼气动特性数值计算结果	158
5.4.3	亚声速 ($Ma < Ma_{cr1}$) 格栅翼升力、阻力的 工程计算	163
5.5	激光制导航空炸弹风标式导引头失调角	169
5.5.1	激光制导航空炸弹风标头结构	169
5.5.2	风标头失调角定义	170
5.5.3	风标头失调角流场数值模拟结果	171
5.5.4	风标头失调角风洞测量	172
第六章	弹箭的气动弹性	176
6.1	概述	176
6.2	尾翼的气动弹性	177
6.2.1	尾翼弯曲变形对纵向静稳定性的影响	177
6.2.2	尾翼扭转变形对纵向静稳定性的影响	178
6.2.3	尾翼的颤振	179
6.3	细长旋转弹身的气动弹性	186
6.3.1	细长弹身弯曲变形对纵向静 稳定性的影响	186

6.3.2	旋转弹身的气动弹性	188
第七章	子母弹抛撒分离的气动干扰	207
7.1	概述	207
7.2	数值模拟	212
7.3	火箭弹子母战斗部抛撒分离多体流场数值模拟	214
7.4	子弹气动力—弹道一体化计算	230
第八章	横向喷流对制导兵器气动特性的影响	238
8.1	横向喷流干扰流场结构	238
8.2	横向喷流干扰流场数值模拟	239
8.2.1	控制方程和边界条件	239
8.2.2	数值方法	243
8.2.3	重叠网格技术	245
8.3	数值模拟结果与分析	246
8.3.1	流场结构	246
8.3.2	横向喷流对翼面的影响	254
8.3.3	喷流马赫数的影响	256
8.4	横向喷流对导弹气动特性的影响	257
第九章	制导兵器雷达隐身技术	260
9.1	概述	260
9.2	雷达隐身	262
9.3	高频散射机理	264
9.4	雷达截面计算方法	267
9.5	雷达截面测量	275
9.6	雷达截面减缩技术	283
第十章	鸭式布局导弹滚转控制耦合与解耦	288
10.1	固定尾翼鸭式布局导弹的气动耦合	288

10.1.1	滚转控制耦合	288
10.1.2	交叉耦合	290
10.2	自由旋转尾翼的气动解耦	291
10.2.1	滚转控制解耦	291
10.2.2	交叉解耦	294
第十一章	尾翼稳定无控旋转弹的运动稳定性	296
11.1	实例	296
11.2	李雅谱诺夫稳定性	298
11.3	弹箭飞行稳定性	299
11.4	尾翼稳定低速旋转弹箭运动不稳定的表现形式	306
第十二章	兵器空气动力学近似方法	309
12.1	概述	309
12.2	空气动力学的部件组合法	310
12.3	线化理论	312
12.4	细长旋成体超声速绕流的一级近似	316
12.5	范·戴克混合理论	319
12.6	升力面理论	325
12.7	压缩性修正	328
12.7.1	戈泰特法则(Gothert Rule)	329
12.7.2	普朗特—葛劳涅法则(Prandtl-Glauert Rule)	331
12.8	超声速三维薄翼理论(TDTWT)	332
12.8.1	轴向波阻	332
12.8.2	弹翼载荷、法向力和压心	338
12.9	滚转阻尼力矩	344
12.9.1	亚声速流动($Ma_{\infty} < Ma_{crit}$)	344
12.9.2	超声速流动($Ma_{\infty} \geq 1.2$)	345

12.10	俯仰阻尼力矩	348
12.10.1	亚声速流动($Ma_{\infty} < 0.8$)	349
12.10.2	超声速流动($Ma_{\infty} > 1.2$)	351
12.11	气动干扰效应	356
12.11.1	弹翼—弹身干扰	357
12.11.2	弹翼—尾翼干扰	361
12.12	摩擦阻力计算	367
12.13	当地斜率法	370
12.13.1	切楔法	370
12.13.2	切锥法	373
12.14	激波—膨胀波理论	377
12.15	牛顿理论	383
12.15.1	牛顿流理论模型	383
12.15.2	修正牛顿理论	385
12.16	范·戴克混合理论与修正牛顿理论的组合	389
12.17	二阶激波—膨胀波理论与修正牛顿理论的组合	392
12.18	空气动力学中的某些经验方法	396
12.18.1	跨声速波阻	397
12.18.2	黏性分离及弹带阻力	401
12.18.3	$Ma_{\infty} < 1.2$ 时单独弹身的法向力	402
12.18.4	跨声速单独弹翼的法向力	405
12.18.5	底部阻力	408
第十三章	制导兵器特种风洞实验技术	416
13.1	飞行器的旋转空气动力效应风洞实验	416
13.1.1	实验特点	416
13.1.2	相似条件	416
13.1.3	对风洞流场品质的要求	418
13.1.4	模型结构与设计	420

13.1.5	测试设备	427
13.1.6	数据处理及准确度	429
13.2	旋转—俯仰阻尼导数风洞实验	432
13.2.1	实验原理	432
13.2.2	对模型设计的特殊要求	434
13.2.3	典型实验结果	436
13.3	自由滚转及滚转阻尼导数风洞实验	437
13.3.1	实验原理	437
13.3.2	典型实验结果	437
13.4	子母弹气动干扰风洞实验	438
13.4.1	子弹(束)后向抛入底部流场的 风洞实验	438
13.4.2	子弹下抛风洞实验	444
	参考文献	449

Contents

Chapter 1 Preface	1
1.1 Content and Significance of Guided Weapon's Aerodynamic Configuration and Characteristics	1
1.2 Some Relations in Guided Weapon's Aerodynamic Configuration Design	2
1.3 Steps of Guided Weapon's Aerodynamic Configuration Design	5
1.4 Some Aerodynamic Characteristics Demands of Guided Weapon	7
Chapter 2 Aerodynamic Configuration of Guided Weapons	8
2.1 Summary	8
2.2 Aerodynamic Configuration of Guided Weapons	8
2.2.1 Wing Layout along Circumference of Body	9
2.2.2 Wing Layout along Axis of Body and the Characteristics	10
2.3 Typical Aerodynamic Configuration of Guided Weapons	18
2.3.1 Typical Aerodynamic Configuration of Anti - Tank Missiles	18