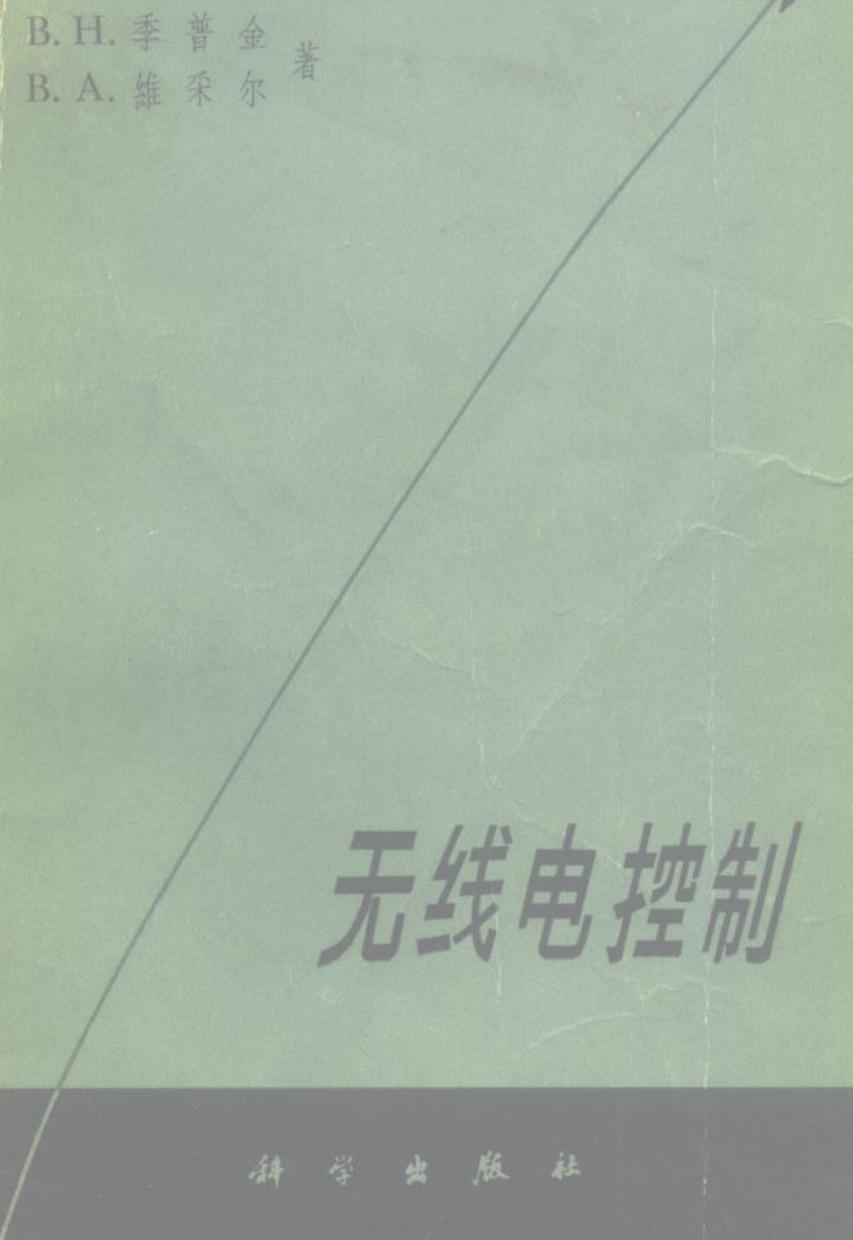


B. H. 季普金 著
B. A. 維采爾



无线电控制

科学出版社

无 线 电 控 制

B. H. 季普金

B. A. 維采尔

张成明 燕公韜 譯

馬积明 刘志万 欧阳长月 校

科 学 出 版 社

1965

B. N. ТИПУГИН, B. A. ВЕЙЦЕЛЬ

РАДИОУПРАВЛЕНИЕ

“Советское Радио”, Москва, 1962.

内 容 简 介

本书討論了用于各类导弹控制系統的無線电电子设备的理論和計算問題。

討論时，考慮到無線电电子设备作为控制系統閉合調節迴路中的几个环节（無線电环节）的工作特点，十分重視分析無線电环节的传递函数和估算無線电控制的精确度。特別是討論了由于干扰对無線电通道的影响以及由于干扰和其他因素所引起的無線电环节传递函数的变化而形成的导引誤差。

本书还介紹了無線电工程师最必需的有关导引方法、导弹飞行軌跡和飞行动力学方面的知識。其中有一章还研究了供导弹传递信息的無線电遙測系統。同时也列举了許多具有不同的調制方法、通道划分方法以及各种测量結果記錄方法的無線电遙測系統的計算誤差的例子。

本书为高等院校相应专业的教学参考书，也可供在無線电控制部門工作的無線电工程师使用。

本书对与研制控制系統有关的非無線电专业人員也是有益的。

* * *

本书由张成明、燕公韜翻譯，其中四、五、六章由燕公韜翻譯，其余各章由张成明翻譯。在初譯稿的修飾過程中朱銀妹、竹志年、袁則貴三同志也參加了工作。

无 線 电 控 制

B. H. 季普金 著
[苏] B. A. 維采爾

张成明 燕公韜 譯
馬积明 刘志万 欧阳长月 校

*

科学出版社出版

北京朝阳門內大街 117 号

北京市书刊出版业营业许可证出字第 061 号

中国科学院印刷厂印刷

新华书店北京发行所发行 各地新华书店經售

*

1965 年 4 月第 一 版 开本：850×1168 1/32

1965 年 4 月第一次印刷 印张：18 7/8

精裝：0001—4,050 插页：3

平裝：0001—2,950 字数：496,000

统一书号：15031·172

本社书号：3130·15—7

定价：〔科六〕 精裝本 3.30 元
平裝本 2.80 元

前　　言

为了解决动力、工业、运输业、特别是军事方面的各种問題，利用各种无线电通道的遙控及遙測技术愈来愈得到广泛的应用。

在这些問題中，远距离控制不同对象的运动——首先是控制无人駕駛飞行器的运动，是最复杂和最新的問題之一。解决无人駕駛飞行器的控制問題，要采用一整套复杂的各种不同的技术設備。这些設備的总合称为控制系统。

无人駕駛飞行器上各种量值的无线电遙測是与控制問題密切关联的。

綜合应用初看起来很少联系的各种不同的科学領域的成就，是設計現代控制系統的基础。这些科学領域，包括有空气动力学、热力学、气体动力学、材料力学、燃料化学、弹道学、自动調節理論、信息論、邏輯机理論、无线电物理学、无线电技术、电子学等等。

总的說来，可以将控制系统理論看作是工程控制論的一个分支。

在現代控制系统中广泛地采用各种类型的无线电通道、无线电線和无线电系統(各种不同的无线电通信線、无线电导航通道和系統、无线电測向和无线电定位通道以及无线电電視線)。

无人駕駛飞行器运动的控制技术，要比一般理解的远动技术所包括的課題和問題更为广泛，在远动技术中仅限于討論传递各种指令而不考慮反饋。

在控制系统中应用无线电技术設備的特点在于，这些設備是作为控制系统閉合調節迴路中的几个环节。

整个控制系统的技術特性都与无线电設備的技术特性有着不可分割的联系。这些設備各主要参数的任何变化，原則上都不可避免地会引起整个系統某些参数的变化。因此，在設計无线电控制系统的无线电設備时，应首先将这些設備作为閉环調節系統的

几个环节来研究。这种研究是本书的主要任务。

到目前为止，有关无人駕駛飞行器的控制問題，已經出版了一系列的著作。这些著作都試圖对研制控制系统时所积累的丰富經驗加以总结。其中最主要的有下列作者的著作：Л. С. 古特金(Гуткин)^[8]、A. S. 洛克(Locke)^[12]、B. A. 費奧多西耶夫(Феодосьев)与 Г. Б. 西年列夫(Синярев)^[19]、F. 繆列尔(Müller)^[13]、A. C. 凯勒仲(Кельзон)^[27]、G. 梅利尔(Merrill)、H. 戈德堡(Goldberg)、R. H. 赫姆霍茲(Helmholtz)^[38]，除此之外还有許多論文、小冊子、評論以及某些书中的个别章节也討論了无人駕駛飞行器的控制問題，例如文献[21, 28, 37, 39, 45, 46, 51, 53, 55, 62, 67, 68, 69, 70]。

在控制系统中应用无线电技术方法的問題，在Л. С. 古特金的著作^[8]中已有深入的研究。这是按照上述方法写成的第一本著作。然而在目前还没有一本教学参考书或著作，能够对无人駕駛对象控制系统的各种无线电技术设备的特征以及这些设备的设计方法給予完整的概念。

本书就是試圖尽可能地弥补这一缺陷。

所有已发表的著作的特点在于都是論述用于军事技术中的控制問題。因此，无线电技术设备的设计問題总是和实用的军事問題联系在一起。

本书所有涉及到的设计方案、技术和战术特性及其评价的具体例子，都是以外国技术文献为依据的。在許多地方，对在无线电控制綫中应用现有各种不同用途的无线电技术设备的問題也进行了討論。

这种研究也是以各种外国資料为依据进行的。所用到的文献目录列于书末。

作者希望本书能使无线电专业人員获得关于在无线电控制系统中应用无线电设备的基本特征，以及设计这些设备的初步方法的完整概念。此外，本书可供研制控制系统有关的邻近学科的专业人員获得关于用以建立无线电控制和无线电遙測系統的现代无

綫电技术的基本技术方法的具体概念。

在书中，凡不属于无綫电技术方面的問題，只要不歪曲原理，都尽量簡化叙述，以便无綫电专业人員易于了解。

无綫电技术特性的問題，基本上都是根据綫性或准綫性的近似方法討論的。仅仅当綫性化使問題在原理上发生出入时，才考慮其非綫性。

在写本书时，作者所使用的数学工具基本上未超出高等技术学校的数学教程范围（作者认为在該教程中应包括有概率論与随机过程的理論基础以及諧波分析与运算微积基础）。

总之，在写本书时，考虑到讀者除熟悉高等数学的基本部分外，并掌握无綫电技术基础、信息論基础、綫性自动調节理論基础以及現代計算机与模拟装置的基本工作原理。

必須指出，在 A. H. 舒金所著“被控制飞行体的动态和起伏誤差”一书中，已經从自动調节理論出发，論述了許多有关对象的控制問題。該书是在本书排印时出版的。

作者深深感謝本书的技术編輯、技术科学副博士 IO. X. 維尔米舍夫(Вермишев)，他在編輯过程中提出了許多宝贵的意見；作者也非常感謝所有对本书手稿提出建議的其他同志。

作者

目 录

前 言	iii
-----------	-----

第一章 导弹控制原理.导引方法

1.1. 无人駕駛飛行器的無線電控制.控制方法	1
1.2. 导引方法.飞行軌跡	9
1. 将导弹引向目标的阶段	9
2. 对飞行軌跡的要求. 导引方法的分类	10
3. 平行接近法	15
4. 追逐曲綫法	18
5. 重合法	20
1.3. 导引誤差与目标杀伤概率.脫靶量	23
1. 确定目标杀伤概率的因素	23
2. 两点法导引时,对控制系统精确度的要求	26
3. 三点法导引时,对控制系统精确度的要求	29
1.4. 控制机构与动力传动装置.直角控制与极式控制	35
1. 控制机构	35
2. 动力传动装置	38
3. 控制信号与控制机构的配合元件	40
4. 直角舵控与极式舵控.控制指令与指令信号	43
5. 关于导弹自动稳定装置的某些知識	51
1.5. 自主控制	53
1. 自主控制方法的分类	53
2. 利用与地球交連的定向标的程序控制系统	55
3. 天文导航系統	56
4. 程序慣性控制系统	58
5. 組合自主控制系统.自主导引最后阶段的控制	61

第二章 无线电控制与无线电观测的方法

2.1. 无线电控制通道与无线电控制线, 无线电控制方法	63
1. 无线电通信通道与无线电通信线	63
2. 无线电控制通道	67
3. 控制指令的形成	69
4. 无线电控制的方法	74
2.2. 从控制站对导弹的无线电观测	86
1. 导弹无线电观测装置所解决的问题, 基本定义	86
2. 观测导弹的无线电系统和无线电通道	90
2.3. 目标的观测方法不同时, 某些无线电控制系统的功能图	94
1. 目标无线电观测方法的分类	94
2. 从控制站对目标雷达观测时, 某些无线电控制系统的功能图	95
3. 从弹上观测目标时, 无线电遥控系统的功能图	99
2.4. 座标系统“扭转”的概念	103

第三章 “地-地”导弹无线电控制系统举例

3.1. 问题的提出	107
3.2. 无线电控制系统的作用原理	110
1. 侧向控制系统	110
2. 使导弹转入俯冲状态的无线电系统	118
3.3. 作为自动调节系统的侧向控制系统	123
1. 控制回路及其环节	123
2. 导弹的传递函数	125
3. 运动学环节的传递函数	130
4. 无线电线的传递函数	132
5. 控制回路的传递函数	137
3.4. 侧向控制系统中, 由无线电线所确定的导引误差的某些分量	138

第四章 无线电控制系统的结构和设计的一般原理

4.1. 无线电控制系统的总结构图及其各环节.....	151
1. 作为闭环自动调节系统的无线电控制系统的特.....	151
2. 无线电控制系统的主环节及其传递函数	155
3. 无线电控制系统闭合调节回路研究方法的有关概念	161
4.2. 控制误差	162
1. 控制误差的一般特性	162
2. 无线电控制环节所确定的控制误差	166
4.3. 无线电远动系统	173
4.4. 作为无线电控制系统的部件的无线电技术设备	
设计的基本特点	176
1. 无线电环节的输入量和输出量. 无线电环节的频率特性	176
2. 对控制系统无线电设备的战术使用要求	178
3. 关于无线电技术设备设计程序的一般意见	179
4.5. 关于模拟方法的基本概念.....	180
1. 模拟原理	180
2. 弹体的电子模拟器	182
3. 无线电波区的电子模拟器	188

第五章 用于控制系统和遥测系统的无线电中的 基本调制方法

5.1. 引言和分类.....	193
5.2. 具有脉冲副载波的调制方法	195
1. 副载波脉冲振幅调制与载波调幅(АИМ-АМ)	195
2. 副载波脉冲时间调制与载波调幅(ВИМ-АМ)	200
3. 脉冲宽度调制(ШИМ)	204
4. 副载波脉冲电码调制和载波调幅(КИМ-АМ)	211
5.3. 具有连续副载波的调制方法	212
1. 副载波频率键控和载波调幅(ШИМ-ЧМк-АМ)	212
2. 副载波频率电码调制和载波调幅(КЧМ-АМ)	221
3. 无线电波区控制时信号的调制	224

第六章 无线电遥测系统

6.1. 无线电遥测原理	227
1. 无线电遥测系统的用途和对该系统的基本要求	227
2. 无线电遥测系统的总方框图, 系统的基本部件及其特性	228
3. 无线电遥测中的传感器	233
4. 无线电遥测的主要测量误差	236
6.2. 频分通道的无线电遥测线	238
6.3. 起伏噪声对频分通道无线电线的作用	241
1. 引言	241
2. AM-AM 无线电线	241
3. 存在噪声时调频波的解调	245
4. AM-ЧМ 无线电线	248
5. ЧМ-ЧМ 无线电线	251
6.4. 频分通道无线电遥测线中通道间的干扰	253
1. 通道间的干扰的主要类型	253
2. 交叉干扰	253
3. 相邻通道间的干扰	259
6.5. 滞后的回波信号在载波调频和调相的无线电 遥测线中所引起的畸变	260
6.6. 时分通道的无线电遥测线	269
1. 无线电线的方框图	269
2. 转换器	273
3. 记录方法	276
6.7. 起伏噪声对时分通道的无线电遥测线的作用	282
1. 引言	282
2. 在 ШИМ-AM 无线电遥测线中的噪声误差	282
3. 在 ВИМ-AM 无线电遥测线中的噪声误差	291
4. 在 ШИМ-ЧМ 无线电遥测线中的噪声误差	292
5. 在 АИМ-AM 无线电遥测线中的噪声误差	294
6.8. 时分通道无线电遥测线中的通道间的干扰	297
1. 时分通道时, 通道间的干扰产生的原因	297

2. 第一类通道间的干扰	298
3. 第二类通道间的干扰	304
6.9. 几种主要无线电遥测系统的比较	308
1. 无线电遥测系统的有效性(效能)	308
2. 低效能无线电遥测系统	309
3. 中效能的无线电遥测系统	312
4. 高效能无线电遥测系统	314

第七章 无线电遥控系统和遥控线

7.1. 无线电遥控系统	316
7.2. 按前置导引的无线电遥控系统	317
1. 系统的工作原理和设备组成	317
2. 控制计算机的工作原理及结构图	320
3. 闭合控制回路结构图,控制计算机的线性化	323
7.3. 重合法导引的无线电遥控系统	326
1. 向运动目标导引	326
2. 向固定目标导引	331
7.4. 无线电遥控线	332
1. 概述	333
2. 传输指令的两种基本方法,定值指令和匀滑指令	333
3. 无线电遥控线方框图	335
7.5. ШИМ-ЧМн-АМ 无线电遥控线	336
1. ШИМ-ЧМн-АМ 无线电遥控线方框图及其作用原理	336
2. 无线电线主要参数的选择	338
3. 作为自动调节系统一个环节的 ШИМ-ЧМн-АМ 无线电 电 线	341
4. 无线电线接收设备固有噪声所引起的导引误差	343
7.6. 具有脉冲时间调制[ВИМ(ИВК)-АМ]的无线电 控制线	351
1. ВИМ(ИВК)-АМ 无线电线方框图及作用原理	351
2. 无线电线主要参数的选择	357
3. 接收设备所需灵敏度的确定	358

4. 脉冲时间码组抑制概率允许值的选择	364
7.7. 具有电码调制的无线电控制线	370
1. КИМ-AM 无线电线方框图和作用原理	370
2. 脉冲电码调制的基本关系和某些特性	378
3. КИМ-AM 无线电线的方框图和作用原理	382

第八章 无线电遥导系统和导线

8.1. 无线电遥导系统	386
8.2. 无线电波束控制系统	387
1. 设备组成及作用原理	387
2. 控制回路结构图	392
3. 导弹发射段的控制	397
4. 前置法无线电波束导引时,控制系统的作用原理和结构图	399
8.3. 无线电波束控制的无线电线	401
8.4. 无线电控制环节固有噪声所引起的波束控制的 误差	412
8.5. 等迟后面无线电遥导系统	417
1. 设备组成及作用原理	417
2. 控制回路结构图	423
3. 无线电环节所确定的控制误差	425
4. 无线电接收设备固有噪声所确定的控制误差	427

第九章 自动导引系统及其无线电线

9.1. 自动导引系统的种类	430
9.2. 向慢运动目标自动导引	432
1. 问题的提出	432
2. 自动导引时的运动学关系	435
3. 控制回路结构图	437
9.3. 自动导引系统的无线电环节	439
9.4. 向快速运动目标的自动导引	443
1. 运动学关系	443
2. 指令信号的形成方法	445

3. 指令信号形成方法不同时, 控制迴路的結構图	448
9.5. 具有扫描天綫的无线电觀測器	451
9.6. 单脉冲測向时, 目标无线电觀測系統的构成	
原理	455
9.7. 相位单脉冲目标无线电觀測器	460
9.8. 幅度-相位单脉冲目标无线电觀測器	463
1. 无线电觀測器的作用原理和方框图	463
2. 噪声干扰对目标无线电觀測器的作用	468
9.9. 自动导引时的最小和最大作用距离	472
1. 自动导引允许的最小距离	472
2. 主动和半主动自动导引时的能量关系, 自动导引的最大	
距离	474

第十章 弹道式火箭的无线电控制. 宇宙火箭与 人造地球卫星

10.1. 引言	478
10.2. 弹道式火箭、宇宙火箭和人造地球卫星的飞行	
軌跡. 控制原理	480
1. 近程弹道式火箭	480
2. 椭圆軌跡. 宇宙火箭和人造地球卫星的軌跡	484
10.3. 弹道式火箭控制系统特性概述	489
1. 散布特性	489
2. 对距离的无线电控制系统的要求	490
3. 对侧向无线电控制系统的要求	494
4. 对于把人造地球卫星引入轨道的无线电系統的要求	499
10.4. 弹道式火箭軌跡的无线电觀測方法	503
1. 无线电法觀測軌跡的基本方法	503
2. 无线电波传播特性所确定的测量誤差	505
3. 間接测量軌跡参数的无线电系統中的基本关系	508
10.5. 直接测量弹道式火箭和宇宙火箭軌跡参数	
的无线电系統	513
1. 相位測角系統	513

2. 時間脈冲系統	517
3. 多普勒系統	521
10.6. 弹道式火箭的无线电控制方法.....	526
1. 无线电控制通道	526
2. 无线电远动通道	527
 第十一章 无线电控制系统的有效性(效能)	
11.1. 导弹系统的有效性和无线电控制系统的有效性	530
1. 武器有效性的概念	530
2. 确定导弹系統有效性的各种因素	531
11.2. 关于組織无线电干扰的方法与设备的某些知識.....	535
1. 有組織无线电干扰的分类	535
2. 調頻干扰	535
3. 跟准干扰	536
4. 阻塞干扰	538
5. 轉发干扰. 未調制干扰. 噪声干扰和脉冲干扰	539
11.3. 无线电控制系统的防干扰性	541
1. 防干扰性、抗干扰性与隐蔽性的概念	541
2. 无线电控制系统的抗干扰性	544
3. 提高抗干扰性的可能方法的概述	546
4. 辐射隐蔽性的估計	562
11.4. 无线电控制系统中无线电技术设备的可靠性.....	564
1. 可靠性的定义. 失效. 可靠性指數律	564
2. 控制站设备的可靠性	569
3. 弹上设备的可靠性	573
4. 无线电控制系统中全套无线电技术设备的可靠性	574
5. 备分	574
参考文献	577
技术名詞索引	583

第一章 导弹控制原理. 导引方法

1.1. 无人駕駛飞行器的無綫电控制. 控制方法

应用無綫电技术設備进行远距离控制——即無綫电控制的研究工作，早在第一次世界大战以前就开始了。在这个时期应用無綫电来控制各种飞行器与舰艇的設計及實驗的具体工作也已进行。第一次世界大战末，德国和法国进行了遙控飞机与舰艇的試驗。在本世紀二十年代，特別是三十年代，在許多国家广泛开展了用無綫电控制飞机、坦克及海上对象（快艇与舰只）的試驗工作^[9, 12, 13, 19, 28, 37]。但是一直到第二次世界大战开始以前，按实质說，無綫电控制沒有真正得到应用。只是从四十年代开始，情况才急剧地改变了。在控制无人駕駛飞行器的領域内取得了特別大的成就。这是由于以下两种原因所致：

- 1) 在很多情况下，只有在广泛地采用無綫电控制的基础上，才有可能成功地应用在这以前制造出来的現代噴气武器；
- 2) 仅仅在四十年代前不久，才制造出检测被控对象与目标运动的有效工具(雷达)。

应当指出，装有噴气发动机的无人駕駛飞行器的研制略超前于实现控制所必需的雷达工具的研制。因此，最先得到实际应用的是从固定控制站向固定目标导引的無綫电控制的无人駕駛飞行器（1942年前制成的德国 A 系列远程火箭^[28]），或根据光学觀測进行控制的无人駕駛飞行器（如第二次世界大战期間制造出来的在近距离上由飞机向庞大的地面和水上目标导引的滑翔魚雷和滑翔炸弹）。只有在应用雷达的基础上，研制在实际上得到应用的無綫电控制的防空导弹和航空导弹才有可能。为了对付高速的噴气轰炸机，必須制造这种导弹。

在現代技术文献中，論述了用無綫电控制的各种类型的噴气

武器。許多作者称无人駕駛的可控飞行器为导弹。这一术语比較确切地反映了噴气武器的特征，因此，我們今后也采用它。

由于无线电控制主要是用来保証噴气武器的有效性，因而有必要簡短地介紹一下噴气武器的特点。噴气发动机是构成現代噴气武器的基础。除滑翔式航空炸弹(魚雷)及能够校正弹道軌跡的可控航空炸弹外，这种发动机应用在所有的导弹上。

与活塞发动机相比，噴气发动机的最大优点首先是当它的尺寸小、重量輕时，可以得到相当大的功率和产生很大的推力，即很高的飞行速度。

空气噴气发动机与涡輪噴气发动机在工作过程中，需要从周围空气中得到燃料燃烧所必需的氧气。因此，这类发动机的工作高度大約不超过 20~30 公里^[28]。

相反，液体燃料噴气发动机不需要从周围介质中吸取氧气，与燃料一样，氧化剂也装在火箭內。因此，液体燃料噴气发动机可以在高空工作。它的缺点是燃料消耗率要比其他所有类型的发动机大好几倍。

导弹也可采用另一种发动机，它不需要从周围介质中吸取燃料燃烧所必需的氧气。这就是固体发动机。

液体燃料噴气发动机以及固体发动机統称为火箭发动机^[28]。

噴气发动机的特点不仅使得建立了現代噴气飞机，用带有噴气发动机的导弹代替弹道式炮弹(高射炮弹、航空导弹、远程炮弹等)，可以大大增加主要类型战术火炮的作用距离，而且噴气发动机的这些特性保証了建立新型火炮——远程火箭^[28]的可能性。并且，在空投魚雷上安装噴气发动机，可以大大增加投射距离。

应用噴气发动机可以获得非常高的飞行速度(达几甚至几十 $M^1)$ ，而且，能够以 (10~30) g 的加速度达到这样的速度^[28]。因此，增大到必需的飞行速度所需要的时间不大(由几秒到几分钟)。由于噴气武器具有高的飞行速度，这样，一方面在飞行时

1) M ——馬赫数，等于物体的运动速度与声音在空气中传播的速度之比。

要消灭它就极为困难，另一方面也能有效地利用它来与空袭武器作斗争。

但是，只有在保証必需的目标杀伤概率时，噴气武器的优越性才能显示出来。决定目标杀伤概率的基本因素之一是命中目标的精确度或是向目标导引的精确度。在噴气武器所特有的大作用距离的情况下，实际上要保証所需的精确度，就必须在噴气武器飞行时，对它进行控制。解决飞行控制問題的最普通而又最有前途的方法之一，就是采用无綫电控制。

应当立刻指出，无綫电控制的应用与无綫电控制通道的存在——在許多情况下，也和向目标导引过程中保証监视目标和导弹的无綫电通道的存在有不可分割的联系。因此，原則上可以应用人为无綫电干扰的方法来破坏无綫电控制。这样就揭示出一个与无綫电控制的噴气武器进行斗争的可能途径。所以，在研制噴气武器的无綫电设备时，中心問題之一是保証足够高的防干扰性。保証防干扰性的問題在很大程度上确定了所用无綫电技术设备的作用原理和设备的組成。

在許多文献(如[53, 71, 72, 74, 75, 76, 83])中指出，除控制噴气武器之外，在控制人造地球卫星与宇宙火箭方面，无綫电控制也起着巨大的作用。用无綫电控制舰只、快艇、坦克、地雷場等等，实际上也是非常重要的。但是，噴气武器与宇宙火箭的无綫电控制是最复杂的技术問題。因此，在本书中不再討論应用无綫电控制的其他可能情况。

按其飞行条件，导弹可以分为两类：飞航式导弹(有翼导弹)和火箭^[45]。

主要利用弹翼的升力来保証飞行的导弹称为飞航式导弹。因此飞航式导弹(图 1.1 a) 具有較大的弹翼。在飞航式导弹上可以装置各种类型的噴气发动机。

严格地說，应当将装有火箭发动机的任何炮弹称为火箭，但是在本书中，所应用的“火箭”概念是比较狭窄的。所謂火箭就是指这样的导弹：首先，它装有火箭发动机；其次，它的飞行由其弹道特