



M. H. 卡普兰 著

空间飞行器 动力学和控制

科学出版社

空间飞行器动力学和控制

M. H. 卡普兰 著

凌福根 译

胡海昌 校

科学出版社

1981

内 容 简 介

本书比较系统地介绍了空间飞行器动力学和控制的基本理论。
可供从事空间飞行器研究、设计的专业人员和高等院校有关师生
阅读。

Marshall H. Kaplan

MODERN SPACECRAFT DYNAMICS & CONTROL

John Wiley

1976

空间飞行器动力学和控制

M. H. 卡普兰 著

凌福根 译

胡海昌 校

科学出版社出版

北京朝阳门内大街137号

中国科学院印刷厂印刷

新华书店北京发行所发行 各地新华书店经售

*

1981年4月第一版 开本: 787×1092 1/32

1981年4月第一次印刷 印张: 14 5/8

印数: 0001—2,200 字数: 333,000

统一书号: 13031·1548

本社书号: 2123·13—2

定价: 2.25 元

序 言

空间飞行成为现实几乎已有整整一代¹⁾的时间了。许多人把离开地球大气层,有时甚至摆脱地球引力的自动飞行器和载人飞行器当作偶然的琐事来对待。实际上,自从第一颗小型卫星被送入轨道以后,空间飞行技术的发展是如此之快,以致在解释物理原理与空间飞行特有现象之关系的教科书和参考文献方面出现了空白。本书提供了当代空间飞行器操纵和控制技术与有关物理基础之间的联系桥梁。本书避免使用着重于数学的分析动力学方法,因为这样往往把物理现实降到了次要的地位。因此从牛顿方法来引伸概念,而所有的假设都建立在正确的逻辑基础上。全书的材料是为对空间飞行器动力学和控制方面感兴趣的学生及实际工程师安排的。本书主要是想给具有大学高年级和毕了业的工程水平的人使用。但处理当代问题也应以它为参考书。实际上,飞行任务计划人员和空间飞行器设计师可能希望用本书来扩充他们工作的知识面。本书有许多初步的轨道和姿态控制计算方面的基本公式。

作为教科书使用时,本书给出的材料可以作为两学期或第三季度的教学内容。为了帮助深入理解和检查对概念的理解程度,本书收入了一些难易程度不等的习题。假定读者已经具有应用矢量代数、矩阵、拉普拉斯变换和动力学方面的基本知识。第一章到第三章介绍了基础内容,并划分了研究领域,

1) 西方一般把二、三十年作为一代。

这样就可以使学生进一步学习时能够掌握高深的概念。第四、五章叙述了空间飞行器姿态控制的有关技术，讨论了产生力矩的执行机构和敏感器，阐述了空间飞行器绕质心运动的操纵问题。第六章介绍了自动姿态控制系统的概念，还对线性控制理论作了基本的评述。第七、八章给出了比较成熟的处理二体轨道的方法，还介绍了位置和速度的预测以及轨道摄动。第九章说明了目前关心的三类实际问题，对于两个学期的教程来说，第一学期应安排第一章到第四章的内容，如果主要是对姿态动力学及控制感兴趣，则第二学期可以安排第五、六章以及第九章的一部分，如果着重星际航行动力学，则第二学期可以安排第七、八章以及§ 9.3。按三季度教程安排时，第一季度可以安排第一章到第三章，第二季度安排第四章到第六章，最后一季度安排第七章到第九章。

M. H. 卡普兰

1976年7月4日

目 录

第一章 引论	1
§1.1 历史发展	1
§1.2 物理原理	2
§1.2.1 牛顿定律和开普勒定律	2
§1.2.2 功和能	3
§1.2.3 角动量	6
§1.3 一般方法	8
§1.4 坐标系及其变换	9
§1.4.1 惯性坐标系	9
§1.4.2 基本变换	9
§1.4.3 欧拉角	11
§1.5 相对运动	15
§1.5.1 一般方程	15
§1.5.2 从地面观察运动	19
习题	21
参考文献	25
第二章 空间飞行器动力学基础	26
§2.1 一般的刚体运动	26
§2.2 二体问题和有心力运动	27
§2.2.1 二体问题的一般解	27
§2.2.2 有心力运动	31
§2.2.3 开普勒时间方程	36
§2.2.4 常用的常数	40
§2.3 姿态动力学和欧拉方程	41
§2.3.1 刚体的角动量	41
§2.3.2 旋转动能	44

§ 2.3.3 主轴	47
§ 2.3.4 欧拉方程	54
§ 2.3.5 轴对称体的无力矩运动	55
§ 2.3.6 一般的无力矩运动	62
§ 2.4 绕主轴旋转的稳定性	67
§ 2.5 内能耗损的影响	69
习题	71
参考文献	77
第三章 轨道操纵	79
§ 3.1 轨道的建立	79
§ 3.1.1 偏心率和真近点角的确定	80
§ 3.1.2 小偏心率轨道	83
§ 3.2 轨道过渡和调整	85
§ 3.2.1 单冲量调整	86
§ 3.2.2 Hohmann 过渡	89
§ 3.2.3 其他的共面过渡	95
§ 3.3 平面旋转	97
§ 3.4 行星际过渡和双曲线飞越	100
§ 3.4.1 双曲线飞越	100
§ 3.4.2 拼凑圆锥截线法	105
§ 3.4.3 行星捕获	112
§ 3.5 月球过渡	113
§ 3.6 卫星在邻近轨道上的相对运动	119
§ 3.6.1 相对运动的方程	120
§ 3.6.2 特解	123
习题	127
参考文献	134
第四章 姿态操纵	135
§ 4.1 刚性空间飞行器的动量进动和调整	135
§ 4.2 常动量的再定向	139
§ 4.2.1 能量耗损影响	139
§ 4.2.2 被动阻尼的大角度再定向	143

725	§4.3 姿态的确定	152
882	§4.3.1 敏感器	153
805	§4.3.2 锥截法	156
873	§4.4 姿态捕获要求	160
451	§4.4.1 恒向线进动	160
825	§4.4.2 捕获顺序	161
001	习题	164
585	参考文献	166
	第五章 姿态控制装置	167
015	§5.1 回转仪	167
008	§5.1.1 基本回转仪	167
105	§5.1.2 陀螺的运动	169
208	§5.1.3 框架影响	180
	§5.1.4 基本回转仪表	185
202	§5.1.5 回转罗盘	188
202	§5.2 动量交换技术	190
812	§5.2.1 自旋稳定	191
212	§5.2.2 内部活动部件	191
812	§5.2.3 双自旋体	193
021	§5.3 质量活动技术	208
152	§5.3.1 哟-哟装置	209
152	§5.3.2 再定向不确定性的控制	213
252	§5.4 磁力矩器	218
028	§5.5 重力梯度稳定	221
028	习题	228
122	参考文献	233
	第六章 自动姿态控制	235
041	§6.1 线性控制理论	236
821	§6.1.1 传递函数	236
076	§6.1.2 二阶系统	242
076	§6.1.3 极点-零点图	247
076	§6.1.4 网络合成	253

§6.1.5	反馈和根迹图	255
§6.2	偏置动量系统的设计	268
§6.2.1	运动方程	268
§6.2.2	俯仰回路	273
§6.2.3	滚转/偏航回路	279
§6.2.4	力矩补偿	288
§6.2.5	其他的偏置动量系统	290
§6.3	持久推力器系统的设计	292
§6.3.1	工作循环分析	292
§6.3.2	自动控制要求	296
	习题	300
	参考文献	304

第七章 星际航行动力学基础和方法 305

§7.1	天体力学	305
§7.1.1	分布质量的势	305
§7.1.2	地球的势	314
§7.1.3	n 体问题	315
§7.1.4	干扰二体运动	318
§7.1.5	影响球	320
§7.2	限制三体问题	324
§7.2.1	拉格朗日点	324
§7.2.2	等边点的稳定性	327
§7.3	圆锥曲线轨道上的位置和速度	330
§7.3.1	圆锥曲线的几何性质和动力学性质	330
§7.3.2	位置和速度公式	333
§7.3.3	Battin 通用公式	341
§7.4	两指定点之间的轨道	346
§7.4.1	可能飞行路径的述评	346
§7.4.2	兰伯特飞行时间定理	358
§7.5	测轨问题	370
§7.5.1	时间测量	370
§7.5.2	站位置	373

§7.5.3 轨道基本要素和变换.....	378
习题	380
参考文献.....	384
第八章 轨道摄动	385
§8.1 Cowell 方法	385
§8.2 Encke 方法	386
§8.3 参数或要素的变值法	391
§8.3.1 几何上的推导.....	391
§8.3.2 地球扁率的影响.....	398
§8.3.3 太阳-月球引力	401
§8.4 广义摄动	405
§8.5 数值方法	406
习题	409
参考文献	411
第九章 特殊问题	412
§9.1 偏置动量卫星的姿态捕获操纵	412
§9.1.1 事件顺序.....	412
§9.1.2 运动方程和稳定性.....	414
§9.1.3 模拟.....	416
§9.1.4 物理论述.....	418
§9.1.5 性能方程的推导.....	421
§9.2 空间站的自动消滚	425
§9.2.1 具有活动质量的翻滚飞行器的方程.....	426
§9.2.2 控制规律的选择.....	429
§9.2.3 参数值选择方法的讨论.....	432
§9.2.4 应用例子.....	436
§9.3 用于倾角控制的偏航敏感策略	444
§9.3.1 轨道法向漂移和太阳几何学.....	445
§9.3.2 施加推力的策略和推进剂的代价.....	448
参考文献	454
部分习题答案	456

第一章 引 论

作为介绍空间飞行器动力学和控制这门学科的开始,复习一下所根据的物理学基本原理是合适的。简要地叙述导致这门现代学科的历史大事也是适宜的。对这里所讨论的问题,概述了解决的一般方法,以待使用。另外,定义和讨论了作为全书基础的坐标系及其变换方法。

§ 1.1 历史发展

哥白尼的日心说为更完美准确的理论打开了通道,而更完美准确的理论必须建立在精确观察天体的基础上。丹麦天文学家第谷·布拉赫在十六世纪后期根据对火星运动的研究,提供了这方面的资料。开普勒是第谷的一个助手,他推导出了最早的行星运动的一般性经验定律。多年以后,出了一个牛顿,开创了理论天体力学。在这方面工作中,他证明了开普勒定律是他的引力定律的必然推论。

空间飞行器运动的研究已经分成了几个不同的领域。在人造空间飞行器出现以前,科学家们研究过天体的自然运动,这门学科称为天体力学。这一学科的基础就是牛顿运动定律和他的万有引力定律。但是天体力学的数学性很强,其部分原因就是天体力学的大量工作是在高速电子数字计算机出现之前进行的。应用这些计算机才使空间飞行成为可实践的事情。另外还有一些重大的发展,例如高推力-重量比推进装置、空间能源和通信系统、导航技术等。关于空间飞行器运

动方面的现代研究可以分为两大领域。一个是考虑重力场内质点运动的星际航行动力学。另一个是考虑飞行器绕其质心运动的姿态控制学。还可以分出许多小的研究领域。例如，最近关心的最佳轨道操纵和结构上柔性的空间飞行器部件的模型化等。

§ 1.2 物理原理

研究空间飞行器运动所根据的几个物理原理，从它们的基本形式来看是十分初等的。适当应用这些概念，就可以发展有用的重要学科。所以，在这里应该清晰地阐述这些原理。

§ 1.2.1 牛顿定律和开普勒定律

可以认为，牛顿是提出能够完全确定空间飞行器运动的物理定律的人。他建立了三个力学定律和一个引力定律。这里只考虑其中的三个。

(a) 物体线动量的变化率恰好等于作用力

$$\mathbf{F} = \frac{d}{dt}(m\mathbf{V})$$

其中 m 是质量， $\mathbf{V}$ 是速度矢量。如果质量是常数，则上式就是熟知的

$$\mathbf{F} = m\mathbf{a} \quad (1.1)$$

其中 $\mathbf{a} = d\mathbf{V}/dt$ 。

(b) 加速度只能成对出现。因此，一个物体在宇宙中被加速，必然要涉及一个反方向的加速度。换句话说，如果质点 2 对质点 1 作用了某个力 $\mathbf{F}_{12}$ ，则质点 1 必然对质点 2 作用另一个力 $\mathbf{F}_{21}$ ，它与 $\mathbf{F}_{12}$ 大小相等、方向相反。如果把两个质

点的系统看作一个完整的系统，而且没有外力作用，则质心（或称引力中心）应保持不变。或者，如果质心已经移动，则它应以常速度继续运动。

(c) 任何两个质点都互相吸引，吸引力的大小为

$$F = G \frac{m_1 m_2}{r^2} \quad (1.2)$$

其中 m_1 和 m_2 是质点的质量， r 是这两个质点之间的距离， G 是万有引力常数，等于 6.6695×10^{-11} 米³/公斤·秒²。

开普勒根据第谷的观察，提出了描述行星运动的一组经验定律：

(a) 每个行星的轨道都是一个椭圆，太阳是它的一个焦点 (1609)。

(b) 联接太阳和行星的矢径，在相等的时间内所扫过的面积相等 (1609)。

(c) 行星的周期正比于 (行星到太阳的平均距离)^{3/2} (1619)。

§ 1.2.2 功和能

功和能的概念对于正确发展我们这个学科也是很重要的。功是一个标量，定义为沿着点 $\mathbf{r}_1$ 和 $\mathbf{r}_2$ 之间某路径 (见图 1.1) 的线积分

$$W_{12} = \int_{\mathbf{r}_1}^{\mathbf{r}_2} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} \quad (1.3)$$

注意， $\mathbf{F}$ 是作用在质点 m 上的力。使用牛顿定律 (1.1)，并注意到

$$d\mathbf{r} = \mathbf{V} dt$$

得

$$W_{12} = \int_{t_1}^{t_2} m \frac{d\mathbf{V}}{dt} \cdot \mathbf{V} dt = \frac{1}{2} \int_{t_1}^{t_2} m \frac{d}{dt} (\mathbf{V} \cdot \mathbf{V}) dt$$

$$= \frac{1}{2} \int_{t_1}^{t_2} m \frac{d}{dt} v^2 dt = \frac{1}{2} m v^2 \Big|_{t_1}^{t_2}$$

因此,对质点 m 所作的功恰好等于它的动能的变化,即

$$W_{12} = \frac{1}{2} m v_2^2 - \frac{1}{2} m v_1^2 \quad (1.4)$$

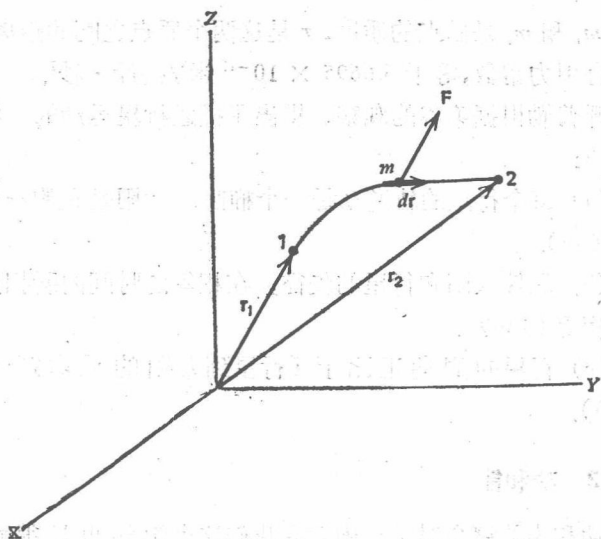


图 1.1 力的线积分

如果在任何封闭路径上, $\mathbf{F} \cdot d\mathbf{r}$ 的积分均为零, 则称 $\mathbf{F}$ 是守恒力。对于这样的力, 任何含有点 1 和 2 的封闭路径(见图 1.2) 都有

$$\oint \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} = 0$$

上式可以写成

$$\int_{\text{路径 } a}^{\mathbf{r}_2} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} + \int_{\mathbf{r}_1}^{\text{路径 } b} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} = 0$$

由于路径 a 和 b 是任意的, 因此从 1 到 2 的积分 (或能量变化) 与积分路径无关, 而只是端点的函数。因此, 对守恒力来说, 从一点运动到另一点所作的功与所走的路径无关。

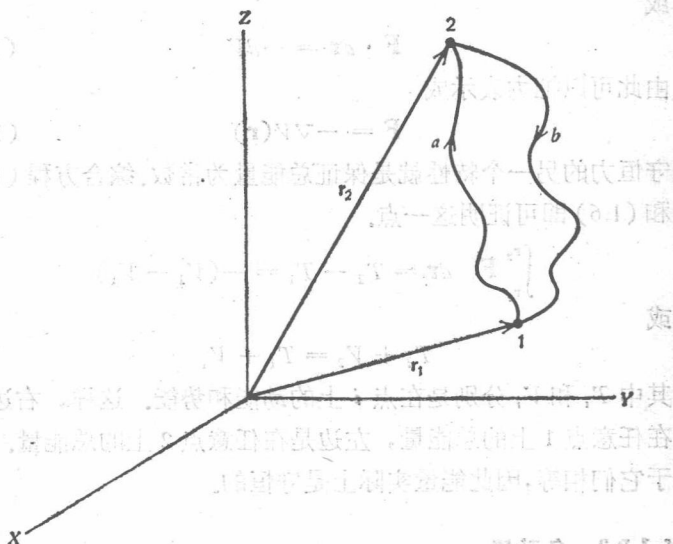


图 1.2 两点之间的势

现在引进势能的概念。一个守恒力使点 $\mathbf{r}_1$ 移动到某个基准点 $\mathbf{r}_0$ 所作的功定义为势能 $V(\mathbf{r}_1)$:

$$V(\mathbf{r}_1) = \int_{\mathbf{r}_1}^{\mathbf{r}_0} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} + V(\mathbf{r}_0) \quad (1.5)$$

由于基准点是任意的, 我们选 $V(\mathbf{r}_0) = 0$ 。如果作用力是守恒力, 则标量势能可以与空间中的每一个点联系起来。这样, 从点 $\mathbf{r}_1$ 到 $\mathbf{r}_2$ 所作的功就可以用势能来表示:

$$W_{12} = \int_{\mathbf{r}_1}^{\mathbf{r}_2} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} = \int_{\mathbf{r}_1}^{\mathbf{r}_0} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} + \int_{\mathbf{r}_0}^{\mathbf{r}_2} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r}$$

这就是

$$W_{12} = V(\mathbf{r}_1) - V(\mathbf{r}_2) \quad (1.6)$$

这意味着

$$\int_{r_1}^{r_2} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} = - \int_{V_1}^{V_2} dV$$

或

$$\mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} = -dV \quad (1.7)$$

由此可以把力表示成

$$\mathbf{F} = -\nabla V(\mathbf{r}) \quad (1.8)$$

守恒力的另一个特性就是保证总能量为常数. 综合方程 (1.4) 和 (1.6) 即可证明这一点.

$$\int_{r_1}^{r_2} \mathbf{F} \cdot d\mathbf{r} = T_2 - T_1 = -(V_2 - V_1)$$

或

$$T_2 + V_2 = T_1 + V_1$$

其中 T_i 和 V_i 分别是在点 i 上的动能和势能. 这样, 右边是在任意点 1 上的总能量, 左边是在任意点 2 上的总能量. 由于它们相等, 因此能量实际上是守恒的.

§ 1.2.3 角动量

在研究质点动力学和刚体动力学时, 动量矩(或角动量)是又一个重要的概念. 考虑一个质量为 m 的质点, 它具有线动量 $\mathbf{P}$:

$$(1.1) \quad \mathbf{P} = m\dot{\mathbf{R}}$$

参照图 1.3, 这个动量关于任意点 O 的矩定义为

$$\mathbf{h}_0 = \mathbf{r} \times m\dot{\mathbf{R}} \quad (1.9)$$

由于 $\dot{\mathbf{R}} = \dot{\mathbf{R}}_0 + \dot{\mathbf{r}}$, 上式就变为

$$\mathbf{h}_0 = \mathbf{r} \times m\dot{\mathbf{r}} + \mathbf{r} \times m\dot{\mathbf{R}}_0 \quad (1.10)$$

右边的第一项是 x, y, z 动坐标系中的视角动量, 另一项是因 O 点运动而带来的修正项.

(1.1) 在研究姿态运动方程时, $\mathbf{h}_0$ 的变化率特别重要. 它取如

下的形式:

$$\dot{\mathbf{h}}_0 = \frac{d}{dt} (\mathbf{r} \times m\dot{\mathbf{r}}) - \dot{\mathbf{R}}_0 \times m\mathbf{r} - \mathbf{R}_0 \times m\dot{\mathbf{r}} \quad (1.11)$$

(1.11)

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

同, 通常令 $\mathbf{h} = M\mathbf{\omega}$

(1.11)

或, 质点的角动量为: $\mathbf{h} = m\mathbf{r} \times \dot{\mathbf{r}}$

质点的角动量 $\mathbf{h}$ 是质点的位置矢量 $\mathbf{r}$ 与速度矢量 $\dot{\mathbf{r}}$ 的叉积

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

图 1.3 质点 m 关于 O 点的角动量

右边的每一项都有一定的物理意义。第一项是 x, y, z 坐标系中视角动量的变化率。第二项表示了点 O 的加速度的影响。最后一项表示了因点 O 的速度而带来的修正量。这个动量变化率可以与关于 O 点的外加力矩 $\mathbf{M}_0$ 联系起来。作用在 m 上的力关于 O 点的力矩定义为

$$\mathbf{M}_0 = \mathbf{r} \times \mathbf{F} \quad (1.12)$$

在这种情况下, $\mathbf{F} = m\ddot{\mathbf{r}}$, 因此, $\mathbf{M}_0$ 变为

$$\mathbf{M}_0 = \mathbf{r} \times m\ddot{\mathbf{r}} = \mathbf{r} \times m(\ddot{\mathbf{R}}_0 + \dot{\mathbf{r}}) \quad (1.13)$$

由于 $\dot{\mathbf{r}} \times \dot{\mathbf{r}} \equiv 0$, 因此式 (1.13) 变为