

航天器轨道理论

1.二体问题

1.1基本方程

$$\ddot{\mathbf{r}} = -\frac{G(M+m)}{r^2}\hat{\mathbf{r}} \quad (1)$$

其中 $\hat{\mathbf{r}} = \mathbf{r}/r$ 其 M 到 m 方向 (径向) 的单位矢量

1. 有心力的角动量守恒——确定轨道平面

$$\mathbf{h} = \mathbf{r} \times \dot{\mathbf{r}} = h\mathbf{R} \quad (2)$$

其中 $h = |\mathbf{r} \times \dot{\mathbf{r}}|$ 为面积速度常数。上式不随时间改变, 显然, 天体 m 相对 M 的运动为一平面运动, 表示面积速度方向的单位矢量 $\hat{\mathbf{R}}$ 是该运动平面的法向单位矢量。

用角度信息表示出 $\hat{\mathbf{R}}$

$$\hat{\mathbf{R}} = \begin{pmatrix} \sin i \sin \Omega \\ -\sin i \cos \Omega \\ \cos i \end{pmatrix} \quad (3)$$

具体角度含义是什么先不管, 但是肯定需要**两个角度**来表示 (参考球坐标)

2. 平面内的轨道形状确定

解出平面的椭圆方程为

$$r = \frac{a(1-e^2)}{1+e\cos(\theta-\omega)} \quad (4)$$

积分常数 h 由 a 代替。 p 是椭圆半通径, a 是半长径, e 是离心率, 对椭圆而言, 有 $a > 0, 0 \leq e < 1$ 。

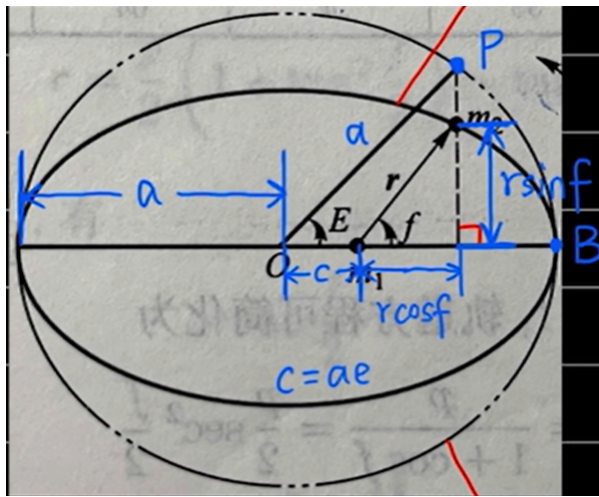
其中 a 和 e 是大小形状, ω 代表着图形的旋转的角度。

3. 轨道确定位置

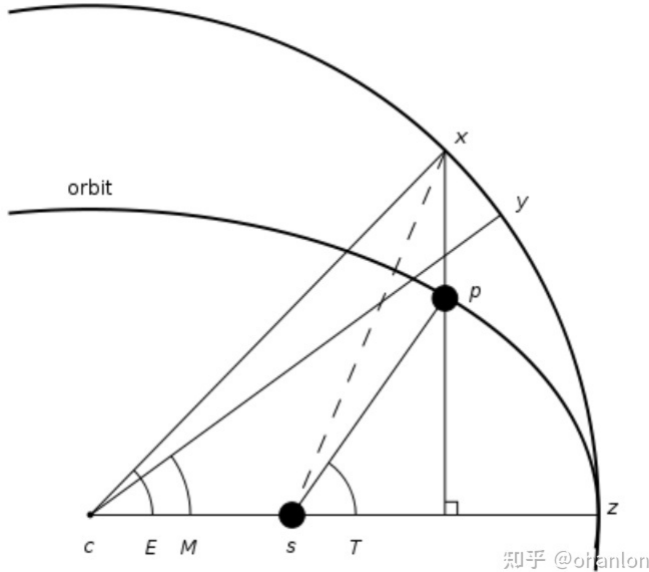
由1, 2轨道已经确定, 还需要一个量来确定位置

$$E - e \sin E = h(t - \tau) \quad (5)$$

这又称为**开普勒方程**, τ 是第六个积分常数, 当 $t = \tau$ 时, $E = 0$, 相应的 $r = a(1-e) = r_{\min}$, 故 τ 就是天体 m 过近星点的时刻。



auxiliary circle



$f = \theta - \omega$, 称为真近点角, E 为偏近点角, $M = h(t - \tau)$, 为平近点角

$$r = a(1 - e \cos E)$$

上述六个独立积分常数又称为**轨道根数**, 只要初始条件给定, 它们就完全被确定, 而且几何意义很明确。 a, e 是确定轨道大小和形状根数; i, Ω 种 ω 是轨道平面和半长轴的空间定向根数. 第六个根数 τ 往往被三种近点角之一所代替, 特别是平近点角 M 常被引用. 三种近点角本身并不是常数, 它们均随 t 变化, 故也被称作时间系数。

1.2 椭圆基本关系式

上述六个积分已完全确定了二体问题意义下天体的运动, 但这六个积分的表达形式有时使用不便, 有必要在它们的基础上导出一些常用关系式。 这些关系式所涉及的量, 不外乎六个根数, 时间 t , 各种**近点角**, 向径和速度等。

1.

$$r = \frac{a(1 - e^2)}{1 + e \cos f} = a(1 - e \cos E) \quad (6)$$

$$E - e \sin E = M \quad (7)$$

导出:

$$\begin{aligned} r \sin f &= a \sqrt{1 - e^2} \sin E \\ \operatorname{tg} \frac{f}{2} &= \sqrt{\frac{1 + e}{1 - e}} \operatorname{tg} \frac{E}{2} \end{aligned} \quad (8)$$

2.位置矢量 \mathbf{r} 和速度矢量 $\dot{\mathbf{r}}$ 的表达式

$$\mathbf{r} = r\hat{\mathbf{r}} = r \cos f \hat{\mathbf{P}} + r \sin f \hat{\mathbf{Q}} = a(\cos E - e)\hat{\mathbf{P}} + a\sqrt{1 - e^2} \sin E \hat{\mathbf{Q}} \quad (9)$$

$$\dot{\mathbf{r}} = -\sqrt{\frac{\mu}{p}} [\sin f \hat{\mathbf{P}} - (\cos f + e)\hat{\mathbf{Q}}] = -\frac{\sqrt{\mu a}}{r} (\sin E \hat{\mathbf{P}} - \sqrt{1 - e^2} \cos E \hat{\mathbf{Q}}) \quad (10)$$

暂略

1.3开普勒方程的解法

在二体问题意义下,由已知的椭圆轨道计算天体的历表时,关键的一步是由轨道根数计算天体的位置矢量 \mathbf{r} 和速度矢量 $\dot{\mathbf{r}}$ 。如果轨道根数中第六个时间根数采用真近点角 f 或偏近点角 E ,则由1.2可以轻易计算出位置矢量 \mathbf{r} 和速度矢量 $\dot{\mathbf{r}}$,实际上一般第六个根数一般是 M ,则要解出超越方程 $E - e \sin E = M$,一般采用迭代法和牛顿法数值求解出 E 。

1. 迭代法

由于 $e < 1$,下述迭代过程是收敛的

$$E_{k+1} = M + e \sin E_k, k = 0, 1, \dots \quad (11)$$

2. 牛顿法记

$$f(E) = (E - e \sin E) - M$$

根据

$$\begin{cases} f(E_{k+1}) = f(E_k) + f'(E_k)(E_{k+1} - E_k) + \dots \\ f'(E_k) = 1 - e \cos E_k \end{cases} \quad (12)$$

且只取到一阶导数,有

$$E_{k+1} = E_k - \frac{f(E_k)}{f'(E_k)}, k = 0, 1, \dots \quad (13)$$

这种简单的牛顿法也就是微分改正法。

1.4抛物线与双曲线

暂略

2.轨道计算

从原理上看,基本上可以归结为两大类,一类是通过三次观测首先确定历元时刻的 \mathbf{r} 和 $\dot{\mathbf{r}}$,继而给出相应的轨道根数 σ ;另一类则是通过三次观测计算相应的位置矢量 $\mathbf{r}_j (j = 1, 2, 3)$,从而确定某一历元的轨道根数 σ 。前者是**拉普拉斯方法**,后一类即**高斯(Gauss)方法**。即使用多点(即多次观测)进行定轨,只要仍在二体问题意义下,相应的定轨方法也不会发生根本性的改变,只是可以利用多资料的统计特性提高定轨的精度而已。

从微分方程初值问题的角度来看,初轨计算就是根据观测来确定二体问题的六个积分常数,即六个椭圆轨道根数: $a_0, e_0, i_0, \Omega_0, \omega_0, M_0$,也可以是 $\mathbf{r}_0, \dot{\mathbf{r}}_0$ 。如果能由观测直接给出 \mathbf{r} 和 $\dot{\mathbf{r}}$,那么就不存在初轨计算问题。然而,对于光学观测而言,通常无法直接得到 \mathbf{r} 和 $\dot{\mathbf{r}}$ 或两个时刻(t_1 和 t_2)的位置矢量 \mathbf{r}_1 和 \mathbf{r}_2 ,只能获得天体的方位,如赤经赤纬 (α, δ) ,或方位角、高度角 (A, h) 。因此,初轨计算问题实际上就归结为由观测值 (α, δ) 或 (A, h) 计算某一历元 t_0 的 \mathbf{r}_0 和 $\dot{\mathbf{r}}_0$,或两个时刻的位置矢量 \mathbf{r}_1 和 \mathbf{r}_2 。

后续补具体计算

3.摄动问题

之前的六个轨道根数 c_1 - c_6 不再是常值, 应为 t 的函数。

根据1.2可知

$$\mathbf{r} = \mathbf{f}(c_1, c_2, \dots, c_6, t) \quad (14)$$

$$\dot{\mathbf{r}} = \mathbf{g}(c_1, c_2, \dots, c_6, t) \quad (15)$$

$$\dot{\mathbf{r}} = \frac{\partial \mathbf{r}}{\partial t} = \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial t} \quad (16)$$

对 $\mathbf{r} = \mathbf{f}(c_1, c_2, \dots, c_6, t)$ 求导

$$\frac{d\mathbf{r}}{dt} = \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial t} + \sum_{j=1}^6 \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial c_j} \frac{dc_j}{dt} \quad (17)$$

$$\frac{d\mathbf{r}}{dt} = \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial t} = \mathbf{g}(c_1, c_2, \dots, c_6, t) \quad (18)$$

也就是说上式的右边不应该显含 $\frac{dc_j}{dt}$ 的项, 所以

$$\sum_{j=1}^6 \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial c_j} \frac{dc_j}{dt} = 0 \quad (19)$$

对 $\mathbf{r} = \mathbf{f}(c_1, c_2, \dots, c_6, t)$ 求两次导

$$\frac{d^2 \mathbf{r}}{dt^2} = \frac{\partial \mathbf{R}}{\partial t} + \sum_{j=1}^6 \frac{\partial \mathbf{q}}{\partial c_j} \frac{dc_j}{dt} = \mathbf{F}_0 + \mathbf{F}_\varepsilon \quad (20)$$

其中 $\frac{\partial \mathbf{g}}{\partial t} = \mathbf{F}_0, \mathbf{F}_\varepsilon$ 为摄动力

于是得到了摄动方程

$$\begin{cases} \sum_{j=1}^6 \frac{\partial \mathbf{f}}{\partial c_j} \frac{dc_j}{dt} = 0 \\ \sum_{j=1}^6 \frac{\partial \mathbf{g}}{\partial c_j} \frac{dc_j}{dt} = \mathbf{F}_\varepsilon \end{cases} \quad (21)$$

其中 $\partial \mathbf{f} / \partial c_j$ 和 $\partial \mathbf{g} / \partial c_j$ 都是 c_j 和 t 的已知函数, 这毕作导数中除 $\partial \mathbf{f} / \partial \tau$ 和 $\partial \mathbf{g} / \partial \tau$ 外, 在书的第二章中均已给出。原则上可由这一方程组导出 dc_j / dt 的显形式:

$$\frac{dc_j}{dt} = f_j(c_1, c_2, \dots, c_6, t; \varepsilon), \quad j = 1, 2, \dots, 6 \quad (22)$$

此即我们所需要的**摄动运动方程**。