

航天器控制原理



冯冬竹

电话: 13389281325

邮箱: <u>dzhfeng@xidian.edu.cn</u> 空间科学与技术学院 导航控制系



CONTENTS **一**

- 01 绪论



航天器的轨道与轨道力学

- 01 航天器轨道的基本定律
- 02 二体轨道力学和运动方程
- 03 航天器轨道的几何特性
- 04 航天器的轨道描述
- 05 航天器的轨道摄动



第五讲·航天器的轨道摄动

•01

几种主要的轨道摄动



二体轨道是一种理想情况:

$$\ddot{\vec{r}} + \frac{\mu}{r^3}\vec{r} = 0$$

- 作用力只有二体引力,没有其他外力
- 中心引力体为球形,且质量分布均匀



与实际情况有差别,主要因为:

$$\ddot{\vec{r}} + \frac{\mu}{r^3}\vec{r} = \vec{f}$$

- 并非理想的圆球体
- 没有考虑大气阻力对航天器运动的影响
- 没有考虑其他天体对航天器的作用
- 没有考虑地球周围的磁场等因素



$$\ddot{\vec{r}} + \frac{\mu}{r^3}\vec{r} = \vec{f}$$

 航天器在实际上并不沿开普勒轨道运动, 航天器轨道参数每时每 刻都在变化, 从而偏离由开普勒定律所确定的轨道, 这种偏离现 象称为摄动。



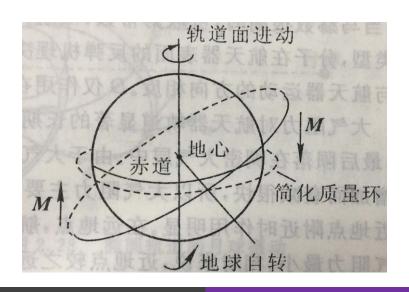


- □地球扁率摄动
- □大气阻力摄动
- □月球和太阳引力摄动
- □辐射压摄动
- ■电磁效应摄动
- □其他摄动



1、地球扁率摄动

- 轨道平面的进动性:由于地球是一个赤道鼓胀、质量分布不均的 椭球体,赤道附近的鼓胀部分会对轨道面产生一个力矩,从而使 得轨道面不能保持固定位置,而绕地轴转动。
- 轨道长半轴在轨道平面内的转动: 使得轨道的近地点在轨道平面内也不断地移动。





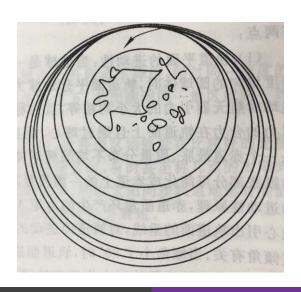


- ▶ 由于地球非球形所造成的力,通常是影响航天器轨道最主要的摄动力。
- ▶ 随着航天器轨道高度的增加,离开地球距离的增大,地球非球形造成的影响就减小。当航天器离地球的距离比地球本身的大小大得多时,即可忽略地球扁率的影响。



2、大气阻力摄动

- 大气阻力是由于地球大气产生的对航天器运动的摄动力,阻力的 大小与大气密度、航天器形状和运行速度等因素有关。
- 大气阻力对航天器轨道显著的长期影响是改变轨道参数*a*和*e*,使椭圆轨道不断缩小变圆,最后陨落在稠密大气层中。





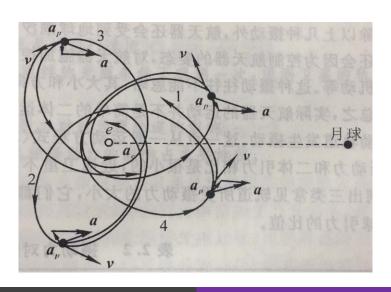


▶ 随着航天器轨道高度的增加,气动力的影响急剧减弱。当高度低于200km时,大气阻力是最主要的摄动力;而当高度在1000km以上时,在大多数情况下,大气阻力可以完全略去不计。



3、月球和太阳引力摄动

- 日、月引力摄动是由于太阳、月球对人造卫星等航天器与对地球的引力加速度之差而产生的。
- 航天器轨道高度越高,摄动量越大,在1600km以下,可以忽略不 计;但对高轨道的航天器,摄动量就十分可观。







4、辐射压摄动

- 航天器受到太阳的直接辐射、地球反射的太阳辐照和地球本身发射出的辐射能量的作用。量子力学认为光是光子流,而光子具有动量。当光子流射到航天器表面时,一部分被吸收,一部分被反射。在这一过程中,光子的部分动量就传递给了航天器,造成所谓的辐射压。
- ➤ 若将大气阻力摄动与太阳光压摄动相比较,可以发现在700km以下的高空,航天器轨道主要受大气阻力影响,而在更高的高空则主要受太阳光压的影响。





5、电磁效应摄动

- 由于航天器所处高度上的大气是部分电离的,所以有可能出现航 天器获得电势的现象。同时又因为有地磁场存在,这样就会产生 电磁力。
- 一般说来,这一影响可以忽略不计。





6、其他摄动

- 除以上几种摄动外, 航天器还会受到地球潮汐作用、无线电射频 反作用等摄动力的影响。有时还会因为控制航天器的姿态, 对航 天器施加控制力矩的同时, 产生力。这种摄动往往不能忽略, 其 大小和方向要视航天器具体情况而定。
- ▶ 总之,实际航天器的运动并不是简单的二体运动问题,有许多非理想的因素都会使航天器的运动轨道发生摄动。
- ▶ 尽管摄动力较小,但它们对于航天器轨道的长期影响是十分显著的,直接关系到航天器使命的完成。



THANKS



