

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 示

- 01 绪论
- (03) 航天器的姿态运动学和动力学
- 05 航天器的被动姿态控制系统



航天器的被动姿态控制系统

- 01 自旋卫星的稳定性和章动性
- 02 自旋卫星的章动阻尼
- 03 双自旋卫星稳定系统
- 04 重力梯度稳定系统
- 05 重力梯度稳定卫星的天平动阻尼
- 06 重力梯度稳定系统的伸展杆
- 07 其他被动姿态稳定系统



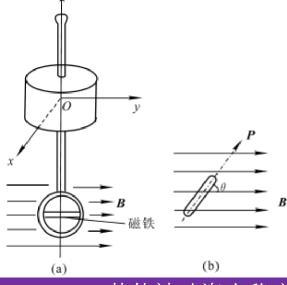
第七讲·其他被动姿态稳定系统



□磁稳定系统

- □ 所有磁稳定航天器都是根据磁力矩的原理实现稳定的。被动磁稳定,一般是在航天器上安装产生磁矩的永久磁铁和线圈。由于星上磁矩与地磁场相互作用,便产生磁力矩,使航天器的姿态在轨道上沿地磁场方向稳定,或者用作为其他控制力矩。
- □ 给线圈通电与地磁场相互作用也会产生磁力矩,可用这种力矩来克服经常性干扰。

 □ 指







□太阳辐射压力稳定和气动稳定系统

□ 太阳辐射压力稳定使航天器对太阳定向,而气动稳定可使航天器沿轨道速度方向定向,其定向精度中等。





□组合被动稳定系统

□ 把上述稳定方式适当地组合起来,构成组合被动稳定系统,例如组合采用磁稳定和重力梯度稳定,但一般是在特殊情况下才采用。



半被动稳定系统

□ 半被动稳定系统需要消耗少量星上的功率。为此,航天器需要有存储或积累起来的能源,其他方面与被动系统完全一样。





- ✓ 重力梯度加惯性轮:利用重力梯度实现俯仰和滚动两轴稳定,而在俯仰轴上装一个恒值动量轮实现偏航稳定,同时也改善滚动轴的稳定性能。这种系统通常适用于三轴稳定和对地定向,以及要求简单位置保持的卫星。
- ✓ 重力梯度加控制力矩陀螺:重力梯度和控制力矩陀螺组合使用,实 现三轴稳定和对地定向。控制力矩陀螺还起天平动阻尼作用。
- ✓ 重力梯度加增强式磁阻尼: 这种形式也属于这种半被动稳定系统。

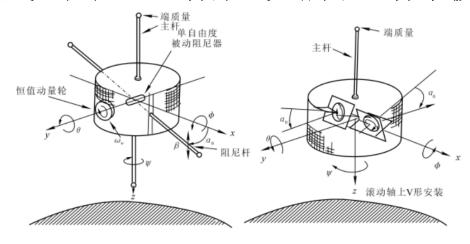


图 5 25 重力梯度加惯性轮

图 5 26 重力梯度加控制力矩陀螺



被动稳定系统

控制方式	自然力矩	功耗或燃料	控制逻辑	姿态敏感器	构成 实例	允许初始角速度 (⁰ /s)	允许 初始 姿态 角(⁰)	指向 精度(⁰)	稳定角 速度 (⁰ /s)	进入稳定 状态时间
					自旋	1~10	任意	10~ 0.1	10~100	(10~100) min
					重力 梯度	(2~3) <i>@</i> ₀	任意	10~1	(1~5) ∅ _o	(10~100) To
被动	有	无	无	无	磁稳定	1~10	任意	10~1	(1~3)\omega_o	(10~100) To
					太阳辐射/气动	< \(\omega_o \)	受限	10~1	(1~3) \omega_o	(10~100) To



THANKS



