

به نام پروردگاریت

دانشگاه صنعتی خواجه نصیرالدین طوسی، دانشکده مهندسی هوافضا

# اصول طراحی حرارتی ماهواره

*Introduction to Satellite Thermal Control*

ارائه کننده: حامد علیصادقی

اهداف

اهداف درس

- ❖ آشنایی با مفاهیم کنترل حرارت ماهواره‌ها
- ❖ آشنایی با شبیه‌سازی مدار و پارامترهای آن برای تحلیل حرارتی
- ❖ آشنایی با محیط و شرایط مرزی حرارتی مدارهای استاندارد زمین
- ❖ آشنایی با سیستم‌های کنترل حرارت فعال و غیرفعال و سخت افزارهای حرارتی متداول
- ❖ آشنایی با فرآیند طراحی حرارتی ماهواره‌ها و استانداردهای فضایی مانند ECSS و NASA
- ❖ آشنایی با تجهیزات تست و نحوه طرح‌ریزی و برنامه‌ریزی تست‌های بالانس حرارتی و ساخت مدل حرارتی برای ارزیابی طراحی حرارتی

1. Spacecraft Thermal Control Handbook, David G. Gilmore, Volume I: Fundamental Technologies, 2nd Edition 2002.
2. Spacecraft Thermal Control, Jose Meseguer, Isabel Perez-Grande, Angel Sanz-Andres, 2012.
3. Satellite Thermal Control for System Engineers, Robert D. Karam, 1998.
4. ECSS, Thermal Control General Requirements, ECSS-E-ST-31C, 15 November 2008.
5. Space Mission Engineering, James R. Wertz, David F. Everett, Jeffery J. Puschell, 2011.
6. Fundamentals of Heat and Mass Transfer, Frank P. Incropera, David p. Witt.
7. Satellite Technology and its Application, P.R.K Chetty, 2nd Edition 1991.
8. Cooling Techniques for Electronic Equipment, Dave S. Steinberg, 2nd Edition, 1991.
9. Introduction to Orbital Mechanics, F. T. Geyling, H. R. Westerman, 1971.

1. مقدمه‌ای در رابطه با انواع ماهواره‌ها و مدارها
2. محیط حرارتی ماهواره‌ها در مدار زمین
  - نور مستقیم خورشید
  - آلبدو
  - زمین
  - گرمایش مولکول‌های آزاد و ذرات باردار
  - شرایط محیطی پرتاب تا صعود و تزریق مداری
3. شرایط مرزی حرارتی در مدارهای استاندارد زمین
  - تعاریف پارامترهای اولیه مداری
  - مکانیک مدار و محاسبه مدت زمان سایه در مدارهای GEO، LEO و Molniya
  - انتخاب مقادیر مناسب شار خورشید، آلبدو، و مادون قرمز زمین
4. مکانیزم‌های انتقال حرارت در ماهواره: هدایت، تشعشع

5. سیستم‌های کنترل حرارت فعال و غیرفعال در ماهواره‌ها و سخت افزارهای حرارتی
  - رنگ‌ها و پوشش‌های حرارتی سطوح
  - عایق‌های حرارتی چند لایه
  - رادیاتورها
  - هیترها
  - لایه‌های حرارتی و اتصالات
  - دریچه‌ها یا لورها
  - لوله‌های حرارتی هیت پایپ‌ها
  - معرفی مختصر سایر سخت افزارهای حرارتی مانند، سیستم‌های تغییر فاز دهنده، ترموالکتریک کولرها و ...
6. طراحی حرارتی و فرآیند طراحی بر اساس استانداردهای فضایی
7. طراحی و آنالیز حرارتی یک نمونه ماهواره
8. مثال‌هایی از طراحی حرارتی ماهواره‌ها
9. روش‌های ارزیابی با تست‌های حرارتی و انواع تجهیزات و محفظه‌های خلاء
10. روش طراحی و ساخت مدل حرارتی و تعریف و اجرای تست‌های بالانس حرارتی

## مقدمه

- ❖ طبقه بندی ماهواره‌ها
- ❖ مدارهای اصلی ماهواره‌ها به دور زمین

## طبقه بندی ماهواره ها

مقدمه



❖ انواع ماموریت های ماهواره ها

- نظامی

- علمی

- ارتباطی

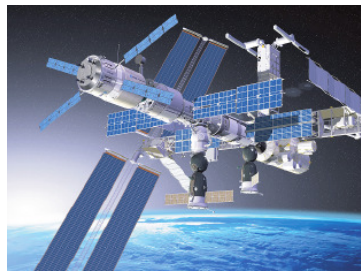
- موقعیت یابی

❖ اغلب ماهواره ها در سه گروه زیر طبقه بندی میگردند

- کنترل سه محوره (3-Axis Stabilized)

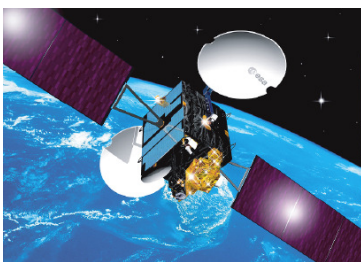
- چرخشی (Spin Stabilized)

- پلت ها (Pallets)



## طبقه بندی ماهواره ها

مقدمه



Artemis

❖ ماهواره های کنترل سه محوره (3-Axis Stabilized)

• اغلب دارای شکل مکعبی (Box-shaped)

• اغلب دارای پنل های خورشیدی بازشونده (Deployable Solar Array Panel)

• بدنه به لحاظ اینرسی پایدار در طول مدت چرخش مداری

• چرخش ناچیز برای نشانه روی به سمت زمین (برای آنتن ها، سنسورها و دوربین ها)

• چرخش پیوسته پنل های خورشیدی به سمت خورشید

• اجزای اصلی ماهواره

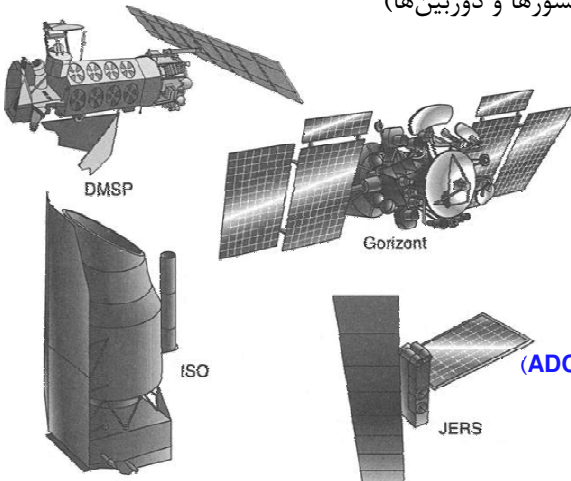
- محموله (Payload)

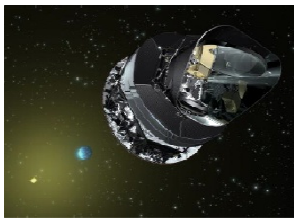
- باس (Bus or Plat form)

- سازه (SM) - کنترل حرارت (TC)

- تله متری (TT&C) - توان الکتریکی (PE)

- پیشرانس (PS) - تعیین و کنترل وضعیت (ADCS)

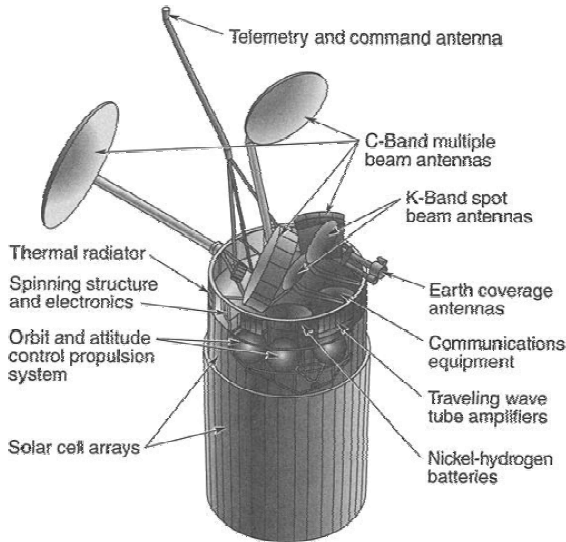




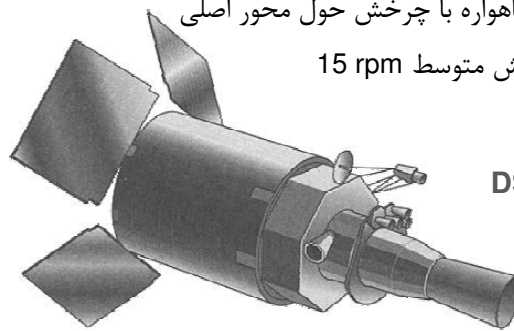
1 rpm

❖ ماهواره های چرخشی (Spin Stabilized)

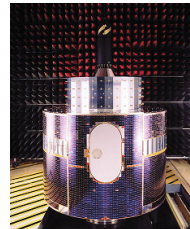
- اغلب دارای شکل استوانه ای
- اغلب ماموریت های ارتفاع بالا (مدار GEO و Molniya)
- پایداری ماهواره با چرخش حول محور اصلی
- نرخ چرخش متوسط 15 rpm



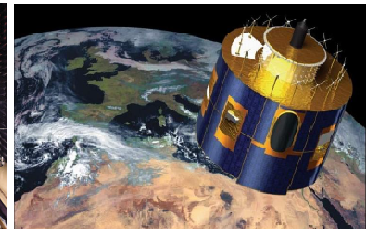
Intelsat VI satellite



DSP satellite

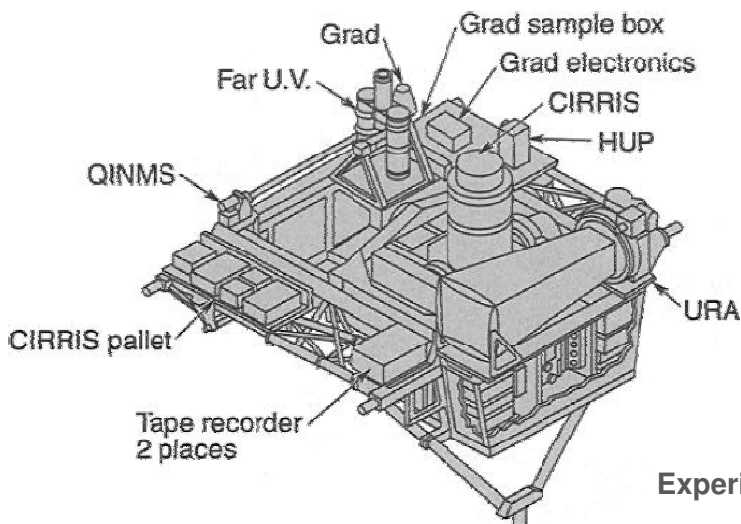


Meteorat 100 rpm



❖ پلت ها (Pallets)

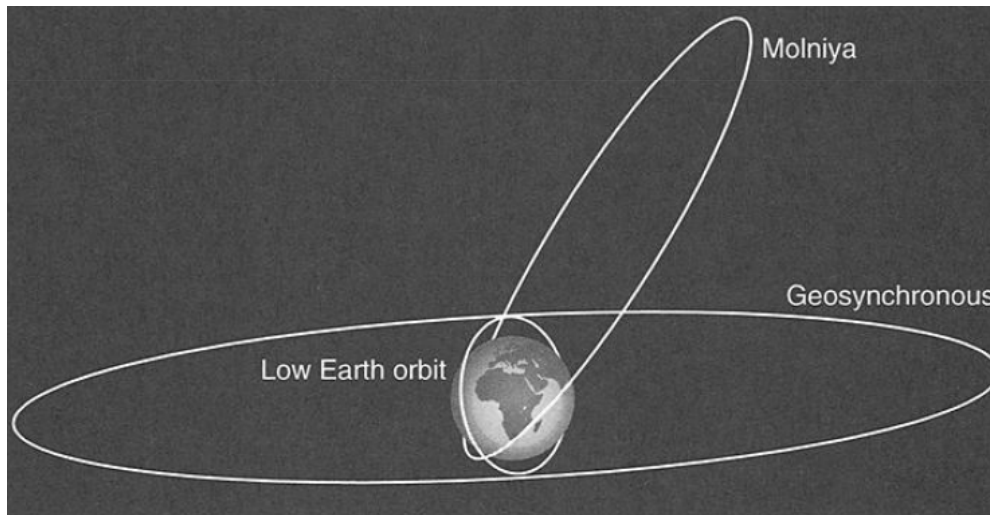
- مجموعه ای از یک یا چند محموله به همراه تعداد محدودی سرویس های پشتیبانی مانند توزیع توان، ثبت داده ها، سنسورهای تله متری و...
- بدون یک سیستم میزبان (Host) نمی تواند به صورت خودگردان عمل نماید، برای کنترل وضعیت و تامین توان به یک مجموعه مجزا نیازمند است.



Experiment Support System

❖ تقسیم‌بندی مدارها بر حسب ارتفاع

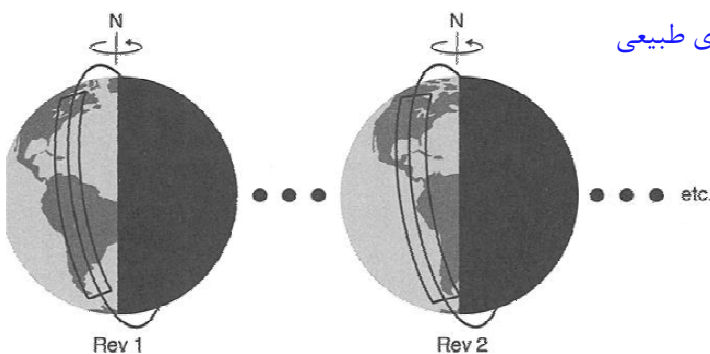
- مدار (Low Earth Orbit) LEO
- مدار Molniya
- مدار (Geosynchronous Orbit) GEO



❖ مدار (Low Earth Orbit) LEO

- مدارهایی با ارتفاع کمتر از ۲۰۰۰ کیلومتر و پریود مداری حداقل ۹۰ دقیقه
- مدارهای دایروی و بیضوی (با دوری از مرکز محدود به قطر زمین)
- شیب مداری (Inclination) از صفر درجه تا بیش از ۹۰ درجه (شیب مداری بیش از ۹۰ درجه متناظر با حرکت مداری ماهواره برخلاف جهت حرکت زمین)
- مدار خورشید آهنگ (Sun-synchronous Orbit)
- ثابت بودن زاویه صفحه مداری با خورشید

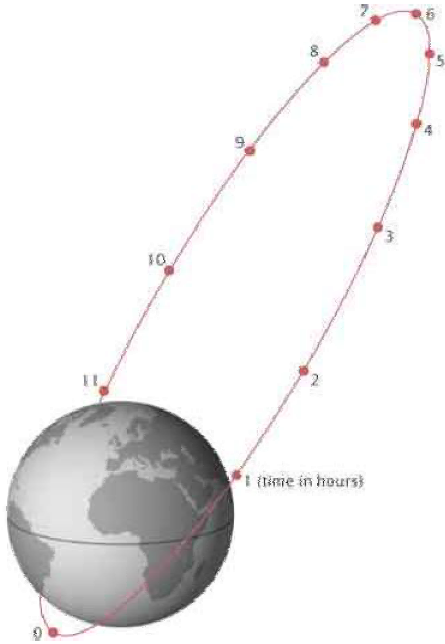
- گذر ماهواره از نقطه‌هایی بر روی زمین که زمان محلی یکسانی دارند
- مأموریت‌های هواشناسی و کنترل بلایای طبیعی





❖ مدار Molniya

- مداری کاملاً بیضوی، با نقطه اوجی در ارتفاع ۳۸۹۰۰ کیلومتر و نقطه حضیضی در ارتفاع ۵۵۰ کیلومتر
- زاویه شیب مداری حداکثر ۶۲ درجه
- مدت زمان بالای طی مسیر در منطقه اوج (۸ ساعت از ۱۲ ساعت)
- دید مناسب بر قطب شمال
- منظومه‌ای از ماهواره‌ها (۳ عدد) برای پوشش کامل نیم کره شمالی constellation



❖ مدار GEO (Geosynchronous Orbit)

- مرتفع‌ترین مدار معمول به دور زمین
- ارتفاعی در حدود ۳۵۷۸۶ کیلومتر
- زاویه شیب مداری بسیار پایین (کمتر از ۱۰ درجه)
- انطباق پریود مداری با گردش زمین به دور خود
- مناسب مأموریت‌های؛ هواشناسی، ارتباطات، و کنترل بلایا

