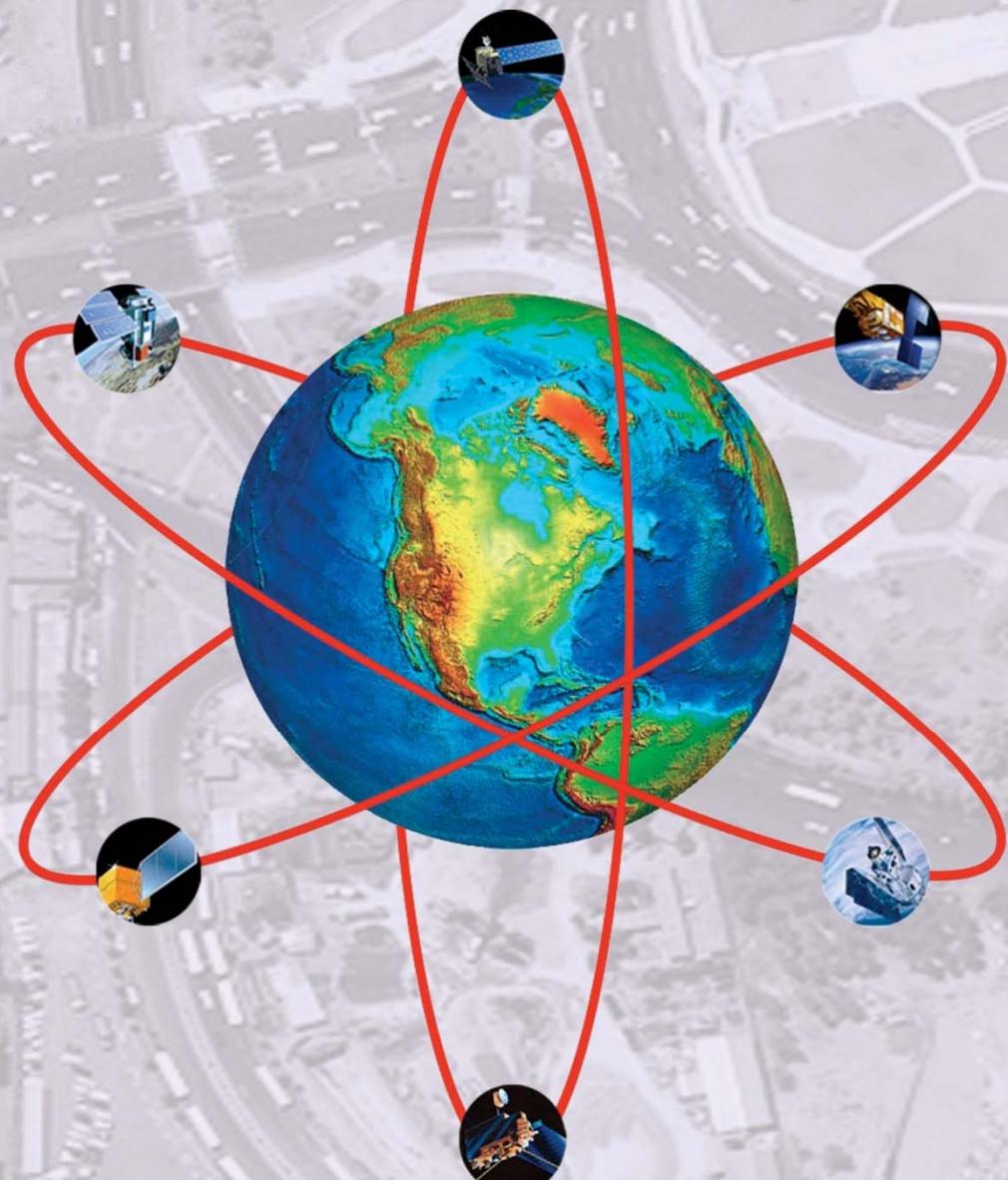




وزارت جهاد کشاورزی
معاونت برنامه ریزی و اقتصادی
دفتر آمار و فناوری اطلاعات

معرفی مهمترین ماهواره های سنجش از دور در منابع زمینی



فهرست

عنوان	صفحه
۱.....	مقدمه:.....
۳	ماهواره های سری لندست (Landsat)
۳	مشخصات سنجنده های ماهواره لندست:.....
۶	ماهواره لندست ۷:.....
۷	ماهواره اسپات (SPOT)
۹	ماهواره های IRS
۱۲.....	ماهواره ایکونوس (IKONOS)
۱۴	ماهواره ترا (TERRA)
۱۷	سنجنده استر
۱۷	:ASTER کاربردهای
۱۹.....	ماهواره (QuickBird)
۲۰.....	ماهواره CBERS-۲
۲۳.....	ماهواره (Resource sat-۱) IRS-P6
۲۵	ماهواره FORMOSAT-۲
۲۶	ماهواره CARTOSAT-۱
۲۷	ماهواره TOPSAT
۲۸	ماهواره (Advanced Land Observation Satellite) ALOS
۳۰	ماهواره (Resurs - High Resolution) Resurs-DK1
۳۲.....	ماهواره (IRS-۲a) CARTOSAT-۲
۳۳.....	ماهواره THEOS
۳۴.....	ماهواره WorldView-۱

۳۵.....	ماهواره GeoEye-۱
۳۶.....	ماهواره WorldView-۲
۳۷.....	منابع و مأخذ
۳۸.....	فهرست جداول

برای رسیدن به توسعه پایدار می باشد فاکتورهای مانند منابع زمینی، محیط، جمعیت، اقتصاد و اجتماع را در نظر داشت. محیط به عنوان بخش مهمی از این سیستم، حفاظت از آن شرط اصلی توسعه پایدار است. از جمله راههای کسب اطلاعات از محیط، به کارگیری فناوری سنجش از دور و تلفیق آن با سامانه اطلاعات جغرافیایی می باشد. در این زمینه ماهواره‌ها می توانند اطلاعاتی در چند بعد، چند مقیاس و چند طیف تهیه کنند که این ویژگی‌ها به اهمیت و نقش آنها می افزاید. امروزه با استفاده از ماهواره‌ها و تصاویر ماهواره‌ای، شناسایی و مطالعه اجسام و پدیده‌هایی با وسعت کمتر از یک متر، موجب تحولی در فناوری سنجش از دور شده است.

با استفاده از تصاویر ماهواره‌ای و تکنیک سنجش از دور، می توان با هزینه و زمان کمتر، طیف وسیعی از پژوهش‌ها را در سطح جهانی، منطقه‌ای، ملی، استانی و محلی به نتیجه رساند. علاوه بر این، قابلیت تکرار اخذ داده‌های ماهواره‌ای به فاصله زمانی چند ساعت تا چند روز در طول ماه یا سال، امکان مطالعات تغییرات و پایش پدیده‌های زمینی را بخوبی فراهم ساخته است. قابلیت داده‌های ماهواره‌ای، سبب شده تا دانشمندان و محققان این رشته فعالیت‌های خود را گسترش داده و نتایج مطالعات خود را به تغییرات اقلیمی و نوسانات جهانی آن و اندازه گیری عوامل زیست محیطی بسط دهند.

مطالعات کشاورزی و منابع طبیعی، پایش‌های بیابان زایی، تخریب سیلاب، خشکسالی، تغییرات آب دریاها و دریاچه‌ها، تغییرات آب و هوا، آلودگی‌های آب و خاک و هوا، تغییرات شهرها و مناطق مسکونی، به عنوان ایزارهایی برای مدیریت دقیق مطرح است که با اطلاعات ماهواره‌ای انجام بسیاری از این مطالعات مقدور می شود. تلاش‌های متخصصان فناوری‌های فضایی و سنجش از دور و مدیران سبب شده که با استفاده از اطلاعات و داده‌های ماهواره‌ای بتوان در جهت اعمال مدیریت صحیح و مبتنی بر دانش روز گام‌هایی برداشت.

در این راستا امریکا ، اولین کشوری است که ماهواره منابع زمینی را در ۲۳ ژوئیه ۱۹۷۲ مطابق با اول مرداد ۱۳۵۱ به نام (Earth Resources Technology Satellite) ERTS۱ ماهواره بعدها به نام (Landsat ۱) معرفی شد.

ماهواره (۱) Landsat ، در تاریخ ۶ ژانویه ۱۹۷۸ مطابق با ۱۶ دی ماه ۱۳۵۶ از کار افتاد ، البته قبل از تاریخ ۲۲ ژانویه ۱۹۷۵ مطابق با ۳ بهمن ۱۳۵۳ ماهواره (Landsat ۲) به فضای فرستاده شده بود .

تا کنون ۵ ماهواره از سری (Landsat) به فضای فرستاده شده است . علاوه بر آمریکا کشورهای دیگری از جمله فرانسه ، روسیه ، ژاپن ، چین ، کانادا ، هندوستان و ماهواره های منابع زمینی را به فضای فرستاده اند که در این گزارش درباره انواع شاخص ترین مشخصات ماهواره های سنجش از دور و سنجنده های آنها بحث خواهد شد.



ماهواره‌های لندست که توسط سازمان ملی هوانوردی و فضانوردی امریکا (NASA) طراحی و در مدار زمین قرار گرفته‌اند، شامل دو نسل می‌باشند که ماهواره‌های لندست ۱ و ۲ را ماهواره‌های نسل اول و ماهواره‌های ۳ و ۵ را ماهواره‌های نسل دوم می‌گویند. ماهواره‌های نسل اول با قطر حدوداً $1/5$ متر و طول تقریباً 3 متر و پهنای آن به همراه بالهای 4 متر و وزن حدود 953 کیلوگرم می‌باشند. این ماهواره‌ها در مدارهای خورشید آهنگ در هر 99 دقیقه یکبار به دور زمین گردش می‌کنند و مدار گردش این ماهواره‌ها به گونه‌ای انتخاب شده که در ساعت حدود $9:45$ به وقت محلی از بالای خط استوا عبور می‌کنند. این ماهواره‌ها در هر گذرنواری به عرض 185 کیلومتر را پوشش می‌دهند تهیه پوشش کامل زمین 16 روز طول می‌کشد.

مشخصات سنجنده‌های ماهواره لندست:

سنجنده MSS یا اسکن کننده چند طیفی به صورت نوارهایی در جهت عمود بر مسیر پرواز ماهواره تصویر برداری می‌کند. در سنجنده‌های MSS ماهواره‌های نسل اول لندست آینه‌ای متحرک نصب شده که دارای حرکت غرب به شرق است و امواج منعکس شده از یک نوار به پهنای 474 متر به آینه می‌رسد. در لندست‌های ۱ و ۲ که در 4 باند تصویر برداری می‌کنند میدان دید لحظه‌ی برابر 79×79 متر در روی زمین است. اما به دلیل پوشش مشترک قطعات 79×79 متری اطلاعات در ابعاد 56×79 متر توسط ثبت کننده‌های سنجنده ثبت می‌گردد که به آن یک پیکسل یا قدرت تفکیک زمینی نیز می‌گویند. این واژه به معنی حداقل مساحتی از زمین که قابل تشخیص است یا کوچکترین عنصر شکل دهنده تصویر نیز بکار می‌رود.

جدول ۱: مشخصات ماهواره‌های لندست ۱ تا ۶

ماهواره	زمان پرتاب	زمان از کار افتادن	باندهای RBV	باندهای MSS	باندهای TM	زمان پوشش کامل زمین/ارتفاع مدار
لندست ۱	۱۹۷۲ جولای ۲۳	۱۹۷۸ آذانویه	۱،۲،۳	۴،۵،۶،۷	-	۹۰۰ روز/ کیلومتر
لندست ۲	۱۹۷۵ جولای ۲۲	۱۹۸۲ فوریه ۲۵	۱،۲،۳	۴،۵،۶،۷	-	۹۰۰ روز/ کیلومتر
لندست ۳	۱۹۷۸ مارس ۵	۱۹۸۳ مارس ۳۱	a-b-c-d	۴،۵،۶،۷	-	۹۰۰ روز/ کیلومتر
لندست ۴	۱۹۸۲ جولای ۱۶	-	-	۱،۲،۳،۴،۵،۶،۷	۱،۲،۳،۴	۷۰۵ روز/ کیلومتر
لندست ۵	۱۹۹۳ اکتبر ۱۵	-	-	۱،۲،۳،۴،۵،۶،۷	۱،۲،۳،۴	۷۰۵ روز/ کیلومتر
لندست ۶	۱۹۸۴ مارس ۱	ناموفق	-	-	-	-

سنجدنده TM که نوع پیشرفته‌ی از سنجدنده MSS است علاوه بر آنکه قدرت تفکیک مکانی آن بهبود یافته قدرت تفکیک طیفی و رادیومتری آن نیز افزایش یافته است. با توجه به بهبودهای حاصله در TM از لحاظ قدرت تفکیک مکانی، طیفی و رادیومتری، براساس تجزیه و تحلیل‌ها می‌توان نتیجه گرفت که TM از لحاظ فراهم ساختن اطلاعات در مقایسه با MSS توانایی دو برابر دارد و این توانایی موجب می‌شود تعداد کلاس‌های قابل تفکیک در منطقه مورد مطالعه به دو برابر افزایش یابد.

جدول ۲: مشخصات سنجنده‌های MSS و TM در لندست‌های ۴ و ۵

ابعاد پوشش (کیلومتر)	قدرت تفکیک مکانی (متر)	نام دامنه طیفی	دامنه طیفی باند (میکرومتر)	شماره باند	سنجنده	نام ماهواره
۱۸۵*۱۸۵	۷۹	سبز	۰/۵-۰/۶	۱	MSS	لندست-۴ (۱۹۸۱)
	۷۹	قرمز	۰/۶-۰/۷	۲		
	۷۹	مادون قرمز نزدیک	۰/۷-۰/۸	۳		
	۷۹	مادون قرمز نزدیک	۰/۸-۱/۱	۴		
۱۸۵*۱۸۵	۳۰	آبی	۰/۴۵-۰/۵۲	۱	TM	لندست-۵ (۱۹۸۴)
	۳۰	سبز	۰/۵۲-۰/۶۰	۲		
	۳۰	قرمز	۰/۶۳-۰/۶۹	۳		
	۳۰	مادون قرمز نزدیک	۰/۷۶-۰/۹۰	۴		
	۳۰	مادون قرمزمیانی	۱/۵۵-۱/۷۵	۵		
	۱۲۰	مادون قرمز حرارتی	۱۰/۴-۱۲/۵۰	۶		
	۳۰	مادون قرمزمیانی	۲/۰۸-۲/۳۵	۷		

جدول ۳: مقایسه محدوده‌های طیفی باندهای TM و ETM

باند۸	باند۷	باند۶	باند۵	باند۴	باند۳	باند۲	باند۱	باند سنجنده
-	-۲/۳۵	-۱۲/۵	-۱/۷۵	-۰/۹۰	-۰/۶۹	-۰/۶۰	-۰/۵۲	TM
	۲/۰۸	۱۰/۴	۱/۵۵	۰/۷۶	۰/۶۳	۰/۵۲	۰/۴۵	
-۰/۹۰ ۰/۵۲	-۲/۳۵	-۱۲/۵	-۱/۷۵	-۰/۹۰	-۰/۶۹	-۰/۶۱	-۰/۵۲	ETM
	۲/۰۹	۱۰/۴	۱/۵۵	۰/۷۸	۰/۶۳	۰/۵۳	۰/۴۵	

ماهواره لندست ۷:

ماهواره لندست ۷ در ۱۵ آوریل ۱۹۹۹ به فضا پرتاب شد این ماهواره مجهز به سنجنده‌ای به نام ETM است.

سنجنده ETM در مقایسه با سنجنده TM لندست ۵ قابلیت های ویژه‌ای دارد:

- ۱- وجود باند پانکروماتیک با محدوده طیفی ۰/۵۲-۰/۹۰ میکرومتر و قدرت تفکیک زمینی ۱۵ متر.
- ۲- بهبود قدرت تفکیک مکانی باند حرارتی از ۱۲۰ متر به ۶۰ متر.
- ۳- وجود تنظیم کننده که تنظیم و تبدیل انرژی رادیومتری داده‌های سنجنده را بهبود می‌بخشد.

جدول ۴: مشخصات سنجنده ETM

شماره باند	محدوده طیفی (میکرومتر)	قدرت تفکیک مکانی (متر)	زمان پوشش کامل زمین / ارتفاع مدار	ابعاد پوشش (کیلومتر)
۱	۰/۴۵-۰/۵۱۵	۳۰	۱۶ روز / ۷۰.۵ کیلومتر	۱۸۵*۱۸۵
۲	۰/۵۲۵-۰/۶۰۵	۳۰		
۳	۰/۶۳-۰/۶۹	۳۰		
۴	۰/۷۵-۰/۹۰	۳۰		
۵	۱/۵۵-۱/۷۵	۳۰		
۶	۱۰/۴-۱۲/۵	۶۰		
۷	۲/۰۹-۲/۳۵	۳۰		
پانکروماتیک	۰/۵۲-۰/۹۰	۱۵		



ماهواره اسپات ۱ در ۲۲ فوریه ۱۹۸۶ با همکاری کشورهای فرانسه، بلژیک و سوئد توسط موشک آریان یک به فضا پرتاب شد. ماهواره‌های اسپات ۲، ۳، ۴ به ترتیب در سال‌های ۱۹۹۰ و ۱۹۹۳ و ۱۹۹۸ به فضا پرتاب شد. این ماهواره‌ها دارای دو سنجنده مشابه به نام‌های HRV1، HRV2 می‌باشند که به طور همزمان کار می‌کنند هردو سنجنده در دو حالت زمین را اسکن می‌کنند. حالت اول سنجنده به صورت چند طیفی (XS) با سه باند سبز، قرمز و مادون قرمز نزدیک و قدرت تفکیک مکانی ۲۰ متر تصویر برداری و در حالت دوم به صورت تک باندی (Pan) با قدرت تفکیک مکانی ۱۰ متر و در دامنه طیفی وسیعی عمل می‌کند.

محورهای سنجنده‌های این ماهواره می‌توانند از حالت قائم به حالت مایل تبدیل شود. این ویژگی موجب می‌شود امکان تصویر برداری مکرر در فواصل زمانی کوتاه و همچنین تولید تصاویر زوج استریووفراهم شود.

تصاویر زوج استریوی اسپات، سبب ارجحیت این تصاویر نسبت به تصاویر لندست گردیده است. هردو سنجنده HRV در دو حالت دید قائم و مایل تصویر برداری می‌کنند، عرض نوار تصویر برداری روی زمین ۶۰ کیلومتر و در صورتی که هر دو دستگاه HRV به طور قائم تصویر برداری نمایند با توجه به پوشش مشترک دو نوار که سه کیلومتر است، پهنهای کل نوار به ۱۱۷ کیلومتر می‌رسد.

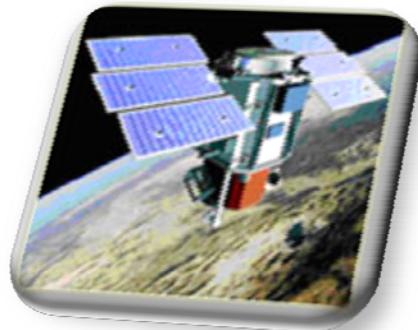
در سنجنده این ماهواره به نام HRVIR یک باند جدید در دامنه طیفی مادون قرمز میانی (۵۸/۱ میکرومتر) افزوده شده است. علاوه بر آن سنجنده دیگری برای بررسی‌های پوشش گیاهی

(Vegetation) در سطح منطقه‌ی و جهانی به این ماهواره اضافه شده که قدرت تفکیک مکانی آن ۱

کیلومتر و عرض نوار تصویر برداری ۱۰۰۰ کیلومتر است.

جدول ۵: مشخصات سیستم سنجنده ماهواره اسپات

اسپات ۵			اسپات ۴ (Vegetation سنجنده)			اسپات ۴ (HRVIR سنجنده)			اسپات ۳-۲-۱ (HRV سنجنده)		
قدرت تفکیک مکانی (متر)	قدرت تفکیک طیفی (میکرومتر)	باند	قدرت تفکیک مکانی (متر)	قدرت تفکیک طیفی (میکرومتر)	باند	قدرت تفکیک مکانی (متر)	قدرت تفکیک طیفی (میکرومتر)	باند	قدرت تفکیک مکانی (کیلومتر)	قدرت تفکیک طیفی (میکرومتر)	باند
۱۰	۰/۵-۰/۵۹	۱	۱/۱۵	-۰/۴۷ ۰/۴۳	۱	۲۰	۰/۵-۰/۵۹	۱	۲۰	۰/۵-۰/۵۹	۱
۱۰	-۰/۶۸ ۰/۶۱	۲	۱/۱۵	-۰/۶۸ ۰/۶۱	۲	۲۰ ۱۰	-۰/۶۸ ۰/۶۱	۲ Pan	۲۰	-۰/۶۸ ۰/۶۱	۲
۱۰	-۰/۸۹ ۰/۷۹	۳	۱/۱۵	-۰/۸۹ ۰/۷۸	۳	۲۰	-۰/۸۹ ۰/۷۹	۳	۲۰	-۰/۸۹ ۰/۷۹	۳
۲۰	-۱/۵۵ ۱/۷۵	۴	۱/۱۵	-۱/۷۵ ۱/۵۸	SWRI	۲۰	-۱/۷۵ ۱/۵۸	SWRI	۱۰	-۰/۷۳ ۰/۵۱	پانکروماتیک
-۵ ۲/۵	-۰/۷۳ ۰/۵۱	Pan	مدار - خورشید آهنگ			مدار - خورشید آهنگ			مدار - خورشید آهنگ		
مدار - خورشید آهنگ ارتفاع: ۸۸۲ کیلومتر زمان گذر: ۰/۳۰-۱۰/۳۰ صبح دوره تکرار: ۲۶ روز عرض مسیر: ۶۰ کیلومتر			ارتفاع: ۸۳۲ کیلومتر زمان گذر: ۱۰/۳۰-۱۰/۳۰ صبح دوره تکرار: ۱ روز عرض مسیر: ۲۲۵۰ کیلومتر			ارتفاع: ۸۳۲ کیلومتر زمان گذر: ۱۰/۳۰-۱۰/۳۰ صبح دوره تکرار: ۲۶ روز عرض مسیر: ۶۰ کیلومتر			ارتفاع: ۸۳۲ کیلومتر زمان گذر: ۱۰/۳۰-۱۰/۳۰ صبح دوره تکرار: ۲۶ روز عرض مسیر: ۶۰ کیلومتر		



IRS-1A و IRS-1B متعلق به کشور هندوستان به ترتیب در سالهای ۱۹۸۸ و ۱۹۹۱ به فضا پرتاب شد که پوشش طیفی و زمینی آنها مشابه سیستم ماهواره لندست از سنجنده MSS است. سنجنده LISS پوشش طیفی در چهار باند با قدرت تفکیک زمینی ۵/۲۵ متر (IRS-1A/LISSII) و ۳۶/۲۵ متر (IRS-1B/LISSII) است . IRS-1C، اولین ماهواره نسل دوم ماهواره IRS است که در ۲۸ دسامبر ۱۹۹۵ به فضا پرتاب شد. دارای باند پانکروماتیک با قدرت تفکیک زمینی ۵/۸ متر و عرض تصویر برداری ۷۰ کیلومتر است .

سنجنده چند طیفی LISSIII دارای باندهای معادل باندهای TM_۲-TM_۳-TM_۴-TM_۵ و قدرت تفکیک طیفی زمینی ۵/۲۳ متر برای باندهای نور مرئی و مادون قرمز نزدیک و عرض تصویر برداری تقریبی ۱۴۰ کیلومتر است .

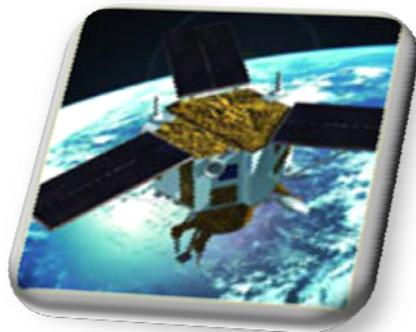
IRS-1D همانند IRS-1C است، که در ۲۹ سپتامبر ۱۹۹۷ به فضا پرتاب شد. به طور کلی ماهواره های سری IRS (هندی) توانایی اساسی برای نقشه برداری، مشابه سنجنده های MSS و TM ماهواره لندست می باشد و اختلاف زیادی در بهبود قدرت تفکیک زمینی (باند پانکروماتیک IRS-1C با قدرت تفکیک زمینی ۵/۸ متر) دارند.

جدول ۶: مشخصات ماهواره IRS-1C

IRS-1C			نام ماهواره	مشخصات ماهواره
هندوستان			کشور سازنده	
۱۹۹۵ دسامبر ۲۸			تاریخ پرتاب	
موشک روسی			سگوی پرتاب	
-			وضعیت فعلی	
PAN	LISS_III	WIFS	نام سنجنده	سنجنده
۵۵/۸ متر	SWIR۷۰	۱۸۸ متر	قدرت تفکیک زمینی	
Km۷۰	Km۱۴۰	Km۸۰۰	عرض تصویر برداری	
۱	۴	۳	تعداد باندها	
۰/۵۰-۰/۷۵	۰/۵۲-۰/۵۹ ۰/۶۲-۰/۶۸ ۰/۷۷-۰/۸۶ ۱/۵۰-۱/۷۰	۰/۶۲-۰/۶۸ ۰/۷۷-۰/۸۶	محدوده طیفی(میکرومتر) شبه قطبی	
۸۱۷ کیلومتر			مدار	اطلاعات مداری
۹۸/۷			ارتفاع	
WIFS&PAN و LISSIII روز ۲۴ و ۵ روز			زاویه میل	
بازگشت				

جدول ۷: مشخصات ماهواره IRS-1D

IRS-1D			نام ماهواره	مشخصات ماهواره
هندوستان			کشور سازنده	
۱۹۹۷			تاریخ پرتاب	
-			سکوی پرتاب	
-			وضعیت فعلی	
PAN	LISS_III	WIFS	نام سنجنده	سنجنده
۵/۸	SWIR۷۰	۱۸۸	قدرت تفییک زمینی(متر)	
۶۳-۷۰	۱۲۷-۱۴۱	۷۲۸-۸۰۰	عرض تصویر برداری(کیلومتر)	
۱	۴	۲	تعداد باندها	
۰/۵۰-۰/۷۵	۰/۵۲-۰/۵۹ ۰/۶۲-۰/۶۸ ۰/۷۷-۰/۸۶ ۱/۵۰-۱/۷۰	۰/۶۲-۰/۶۸ ۰/۷۷-۰/۸۶	محدوده طیفی(میکرومتر)	
شبہ قطبی			مدار	اطلاعات مداری
۸۱۷ کیلومتر			ارتفاع	
۹۸/۷			زاویه میل	
WIFS&PAN و LISSIII روز ۲۴ و روز ۵			بازگشت	



ماهواره ۱ IKONOS-۱ در ۲۷ آوریل ۱۹۹۹ به فضا پرتاب شد که در مدار قرار نگرفت . به همین دلیل IKONOS-۲ در ۲۴ سپتامبر ۱۹۹۹ در مدار قرار گرفت که نام آن به IKONOS تغییر یافت.

ایکونوس اولین ماهواره تصویر برداری تجاری است که قادر به جمع آوری تصاویر پانکروماتیک با قدرت تفکیک ۱ متر با عرض تصویربرداری به میزان ۱۱ کیلومتر و همچنین تصاویر چند طیفی با قدرت تفکیک چهار متردر چهار باند آبی ، سبز، قرمز و مادون قرمز نزدیک همانند محدوده باندهای یک تا چهار ماهواره لندست ۴۰۵ است. ایکونوس دارای مدار بیضی شکل شبه قطبی ، خورشید آهنگ و سیستم تصویر برداری با آرایش خطی و فاصله کانونی ۱۰ متر میباشد. سنجنده این ماهواره در ارتفاع ۶۸۱ کیلومتری زمین قادر است تصاویر پانکروماتیک با قدرت تفکیک ۸۲ سانتیمتر و تصاویر چند طیفی با قدرت تفکیک زمینی چهار متر برداشت کند. سه آتن GPS موقعیت و وضعیت ماهواره را در هر لحظه ارایه می کنند این ماهواره با سرعت ۷ کیلومتر در ثانیه قادر به تصویر برداری است.

جدول ۸: مشخصات ماهواره IKONOS

IKONOS		نام ماهواره	مشخصات ماهواره
ایلات متحده آمریکا		کشور سازنده	
۲۴ سپتامبر ۱۹۹۹ - ساعت ۱۱/۲۱ صبح		تاریخ پرتاب	
۲ آنما		سکوی پرتاب	
فعال		وضعیت فعلی	
چند طیفی	پانکروماتیک	نام سنجنده	سنجنده
۴	۱	قدرت تفکیک زمینی(متر)	
۱۱	۱۱	عرض تصویر برداری (کیلو متر)	
۴	۱	تعداد باندها	
۰/۴۵-۰/۵۲ ۰/۵۲-۰/۶۰ ۰/۶۲-۰/۶۹ ۰/۷۶-۰/۹۰	۰/۴۵-۰/۹۰	دامنه طیفی(میکرومتر)	
شبه قطبی		مدار	اطلاعات مداری
۶۸۱ کیلو متر		ارتفاع	
۹۸/۱		زاویه میل	
۷ کیلومتر در ثانیه		سرعت	
۲/۹ روز برای قدرت تفکیک ۱ متر ۱/۵ روز برای قدرت تفکیک ۴ متر		بازگشت	
۱۰:۳۰		زمان عبور از خط استوا به وقت محلی	



ماهواره TERRA حاصل پروژه مشترک کشورهای آمریکا، کانادا و ژاپن بوده که در سال ۱۹۹۹ به فضا پرتاب شد دارای ۵ سنجنده Aster VNIR, Aster SWIR, Aster TIR, MODIS, MISR می باشد که در حال حاضر مرکز سنجش از دور ایران داده های سنجنده MODIS را دریافت می کند. تصاویر دریافتی این ماهواره هر دو روز یکبار کره زمین را پوشش می دهد.

جدول ۹: مشخصات ماهواره ترا (TERRA)

قدرت تفکیک زمینی: ۲۵۰ متربرای باند ۱ و ۲	مدار: شب قطبی	
قدرت تفکیک زمینی: ۵۰۰ متربرای باند ۳ تا ۷	ارتفاع: ۷۰۵ کیلومتر	
قدرت تفکیک زمینی: ۱۰۰۰ متربرای باندهای ۸ تا ۲۰	عرض پوشش: ۲۳۳۰ کیلومتر	
طول موج: nm برای ۱۹۰ و میکرومتربرای باندهای ۲۰۰ تا ۲۶۰	اندازه: ۱*۱/۶*۱	
مدت زمان گردش به دور زمین: ۹۹ دقیقه	وزن: ۲۵۰ کیلوگرم	
کاربرد اولیه	پهنهای باند	شماره باند
زمین/ابر	۶۲۰-۶۷۰	۱
	۸۴۱-۸۷۶	۲
زمین/ابر	۴۵۹-۴۷۹	۳
	۵۴۵-۵۶۵	۴

	۱۲۳۰-۱۲۵۰	۵
	۱۶۲۸-۱۶۵۲	۶
	۲۱۰۵-۲۱۵۵	۷
	۴۰۵-۴۲۰	۸
	۴۴۸-۴۳۸	۹
	۴۸۳-۴۹۳	۱۰
	۵۲۶-۵۳۶	۱۱
رنگ اقیانوس/فیتوپلانکتون/بیوژئوشیمی	۵۴۶-۶۶	۱۲
	۶۶۲-۶۷۲	۱۳
	۶۷۳-۶۸۳	۱۴
	۷۴۳-۷۵۳	۱۵
	۸۶۲-۸۷۷	۱۶
	۸۹۰-۹۲۰	۱۷
بخار اب اتمسفر	۹۳۱-۹۴۱	۱۸
	۹۱۵-۹۶۵	۱۹
	۳/۶۶۰-۳/۸۴۰	۲۰
	۳/۹۲۹-۳/۹۸۹	۲۱
دماهی سطح/ابر	۳/۹۲۹-۳/۹۸۹	۲۲
	۴/۰۲۰-۴/۰۸۰	۲۳
	۴/۴۲۳-۴/۴۹۸	۲۴
دماهی اتمسفر	۴/۴۸۲-۴/۵۴۹	۲۵
ابرهای سیروس	۱/۳۶۰-۱/۳۹۰	۲۶

بخار آب	۶/۵۳۵-۶/۸۹۵ ۷/۱۷۵-۷/۴۷۵ ۸/۴۰۰-۸/۷۰۰	۲۷ ۲۸ ۲۹
وزن	۹/۵۸۰-۹/۸۸۰	۳۰
دمای سطح/ابر	۱۰/۷۸۰-۱۱/۲۸۰	۳۱
ابر ارتفاع بالا	۱۳/۱۸۵-۱۳/۴۸۵ ۱۳/۴۸۵-۱۳/۷۸۵ ۱۴/۷۸۵-۱۴/۰۸۵ ۱۴/۰۸۵-۱۴/۳۸۵	۳۳ ۳۴ ۳۵ ۳۶

Advanced Spaceborne Thermal Emission and Reflection Radiometer (ASTER Sensors)

استر یکی از پنج سنجنده ماهواره ترا (TERRA) می باشد که در دسامبر ۱۹۹۹ توسط ژاپن ساخته شد. ASTER با داشتن ۱۴ باند طیفی مختلف به دانشمندان و محققان امکان بررسی پدیده های زمینی را در طول موجهایی نظیر مادون قرمز نزدیک، کوتاه و حرارتی که توسط چشم انسان قابل رویت نیست را میدهد. تصاویر این سنجنده توسط Satellite Imaging Corporation (SIC) دریافت می شود.

کاربردهای ASTER

در بررسی و پایش پوشش ابر، یخچال ها، دمای زمین، کاربری اراضی، بلایای طبیعی، پوشش برف، الگوهای پوشش گیاهی، خاکشناسی، زمین شناسی، اقلیم شناسی، هیدرولوژی و کشف تغییرات کاربرد دارد. لازم به ذکر است که این سنجنده با داشتن جفت باند استریو (3N, 3B) توانایی تولید مدل رقومی ارتفاع با قدرت تفکیک ۱۵ متر را دارد.

جدول ۱۰: مشخصات سنجنده استر

تاریخ پرتاب	
۱۸ December ۱۹۹۹ at Vandenberg Air Force Base, California, USA	
۱۰:۳۰ AM (north to south)	زمان عبور از خط استوا
۷۰۵ کیلومتر خورشیدآهنگ	ارتفاع مدار
۹۸/۳ درجه از خط استوا	زاویه میل
۹۸/۸۸ دقیقه	زمان گردش به دور زمین
۱۶ روز	تهیه پوشش کامل زمین
۱۵-۹۰ متر	قدرت تفکیک پذیری

جدول ۱۱: مشخصات باندهای طیفی سنجنده ASTER

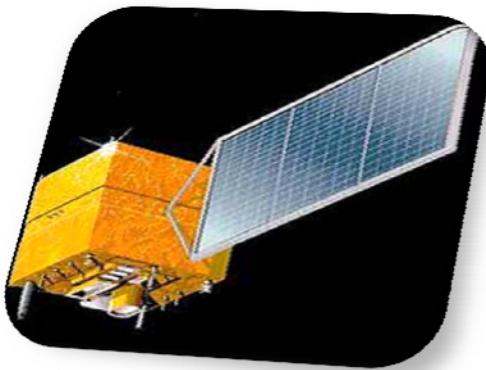
قدر تفکیک رادیومتری	قدر تفکیک زمینی	قدر تفکیک طیفی	شماره باندها	دستگاه
۱۵	۱۵	۰/۵۲-۰/۶	۱	VNIR
		۰/۶۳-۰/۶۹	۲	
		۰/۷۸-۰/۸۶	N3	
		۰/۷۸-۰/۸۶	B3	
۳۰	۳۰	۱/۶-۱/۷	۴	SWIR
		۲/۱۴۵-۲/۱۸۵	۵	
		۲/۱۸۵-۲/۲۲۵	۶	
		۲/۲۳۵-۲/۲۸۵	۷	
		۲/۲۹۵-۲/۳۶۵	۸	
۹۰	۹۰	۲/۳۶۰-۲/۴۳۰	۹	TIR
		۸/۱۲۵-۸/۴۷۵	۱۰	
		۸/۴۷۵-۸/۸۲۵	۱۱	
		۸/۹۲۵-۹/۲۷۵	۱۲	
		۱۰/۲۵-۱۰/۹۵	۱۳	
		۱۰/۹۵-۱۱/۶۵	۱۴	



این ماهواره در سال ۲۰۰۱ توسط DigitalGlobe تولید و به فضا پرتاب شد. تصاویر این ماهواره با قدرت تکیک بالا در مطالعات کشاورزی، اقلیم، جنگل، اکتشاف گاز و نفت، محیط زیست شهری و روستایی، ... کاربرد دارد.

جدول ۱۲: مشخصات ماهواره QuickBird

۲۰۰۱, October ۱۸	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
Boeing Delta II	سکوی پرتاب	
Vandenberg Air Force Base, California, USA	محل پرتاب	
۱-۳/۵ روز	زمان برخورد	
۱۶/۵ x ۱۶/۵ کیلومتر	پهنای نوار	
Pan: ۶۱ - ۷۲ cm MS: ۲/۴۴ m - ۲/۸۸ m	قدرت تکیک زمینی	
Pan: ۴۵۰- ۹۰۰nm Blue: ۴۵۰- ۵۲۰nm Green: ۵۲۰- ۶۰۰nm Red: ۶۳۰- ۶۹۲nm Near IR: ۷۶۰- ۹۰۰nm	محدوده طیفی	سنجه
۲۲ meter horizontal	دقت متریک	
۹۷/۲ درجه	زاویه میل	
خورشیدآهنج	نوع مدار	
۱۰:۳۰ AM	زمان عبور از خط استوا	اطلاعات مداری
۹۳/۵ دقیقه	زمان گردش به دور زمین	
۴۵۰ Km	ارتفاع	



این ماهواره محصول مشترک چین و برزیل می باشد که در سال ۲۰۰۱ از مرکز پرتاب ماهواره در تایوان پرتاب شد.

تصاویر این ماهواره در حال حاضر به منظور کنترل جنگل زدایی و آتش سوزی در جنگل های آمازون، پایش منابع آب، رشد شهری، پایش حوزه های هیدرولوژیکی، استفاده می شود.

جدول ۱۳: مشخصات ماهواره ۲-CBERS

۲۰۰۱ October ۲۱	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
Taiyuan Satellite Launch Center in China	محل پرتاب	
۱۴۵۰ کیلوگرم	وزن کل	
۲ سال	عمر مفید	
خورشید آهنگ	نوع مدار	اطلاعات مداری
۷۷۸ کیلومتر	ارتفاع مدار	
am ۱۰:۳۰	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی	
۲۰-۲۶۰ متر	قدرت تشکیک زمینی	

جدول ۱۴: مشخصات سنجنده های ماهواره ۲ CBERS-۲

۱) WFI - Wide Field Imager

۰/۶۳-۰/۶۹	مادون قرمز	باندهای طیفی(میکرومتر)
۰/۷۷-۰/۸۹	قرمز	
۶۰ درجه		میدان دید
۲۶۰ × ۲۶۰ متر		قدرت تفکیک پذیری طیفی
۸۹۰ کیلومتر		پهنای نوار
۵ سال		قدرت تفکیک پذیری زمانی

۲) IRMSS - Infrared Multispectral Scanner

۰/۵۰-۰/۸۰	پانکروماتیک	باند طیفی(میکرومتر)
۲/۱ درجه		میدان دید
۲/۷ × ۲/۷ متر		قدرت تفکیک پذیری طیفی
۲۷ کیلومتر		عرض تصویر برداری
۱۳۰ روز		قدرت تفکیک پذیری زمانی
۸ بیت		قدرت تفکیک پذیری رادیو متری

۴) CCD - High Resolution Camera

۷۳ - . / ۵۱	پانکروماتیک	باندهای طیفی(میکرومتر)
۵۲ - . / ۴۵	آبی	
۵۹ - . / ۵۲	سبز	
۶۹ - . / ۶۳	قرمز	
۸۹ - . / ۷۷	مادون قرمز نزدیک	
۳/۸ درجه		میدان دید
۱۱۳ کیلومتر		پهنای نوار
۲۰ × ۲۰ متر		قدرت تقسیک پذیری طیفی
۲۶ روز		قدرت تقسیک زمانی

ماهواره IRS-P6 که بنام Resource -sat-۱ نیز خوانده می شود پیشرفته ترین و جدیدترین ماهواره های IRS هند می باشد که در تاریخ ۱۷ اکتبر ۲۰۰۳ در مدار قرار گرفت. این ماهواره همانند ماهواره های سری IRS-1D و IRS-P1 دارای سه سنجنده اما با قدرت تفکیک بالاتر می باشد.

جدول ۱۵: مشخصات ماهواره IRS-P6

۲۰۰۳ OCT ۱۷	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
ISRO, India	محل پرتاب	
۵ سال	عمر مفید	
۸۱۷ کیلومتر	ارتفاع	اطلاعات مداری
۲۴ روز	تهیه پوشش کامل زمین	
۱۰۱/۳۵ دقیقه	زمان گردش به دور زمین	
AM ۱۰:۳۰	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی	
۹۸/۷ درجه	زاویه میل	

جدول ۱۶ : مشخصات سیستم سنجنده ماهواره (Resource sat-۱) IRS-P۶

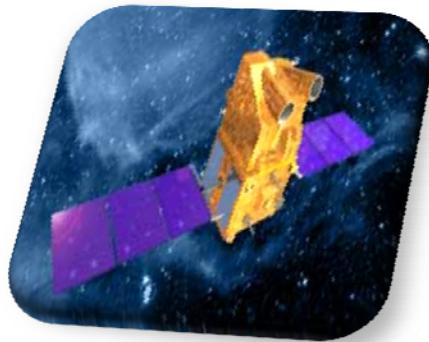
AWiFS	LISS-III	LISS-IV				سنجنده ها
		MONO Mode	MX Mode			
۶۰-۷۰	۲۳/۵	۵/۸	۵/۸	Band ۱-green	قدرت تفکیک زمینی (متر)	عرض تصویربرداری (کیلومتر)
۶۰-۷۰				Band ۲-red		
۶۰-۷۰				Band ۳-NIR		
۶۰-۷۰				Band ۴-SWIR		
۶۰-۷۰				All Bands		
۷۰۰	۱۴۰	۷۰	۲۳/۹			قدرت تفکیک رادیو متري (بیت)
۱۰	۷	۷	۷	All Bands		محدوده طیفی (نانومتر)
۵۲۰-۵۹۰	۵۲۰-۵۹۰	۶۲۰-۶۸۰	۵۲۰-۵۹۰	Band ۱-green		
۶۲۰-۶۸۰	۶۲۰-۶۸۰			Band ۲-red		
۷۷۰-۸۶۰	۷۷۰-۸۶۰			Band ۳-NIR		
-۱۷۰۰	۱۵۵۰-۱۷۰۰			Band ۴-SWIR		
۱۵۵۰						



اولین ماهواره توسعه یافته توسط (NSPO) می باشد که در می ۲۰۰۴ با قدرت تفکیک پذیری ۲ متر برای باند پانکروماتیک و ۸ متر برای باند چند طیفی به فضا پرتاب شد. هدف این ماهواره انجام سنجش از دور و تصویر برداری از بالای کشور تایوان به منظور تشخیص وضعیت زمینی و اقیانوسی و منطقه‌ی از زمینهای دست نخورده و یکپارچه می باشد. تصاویر این ماهواره در منابع طبیعی، جنگل داری، حفاظت محیط زیست، مدیریت درجهت مقابله با بلایای طبیعی، کاربرد دارد.

جدول ۱۷: مشخصات ماهواره FORMOSAT ۲

مشخصات ماهواره	تاریخ پرتاب	۲۰۰۴ May ۲
باند های طیفی(میکرومتر)	پانکروماتیک	۰/۴۵-۰/۹۰
سنجنده	آبی	۰/۴۵-۰/۵۲
سنجنده	سیز	۰/۵۲-۰/۶۰
قدرت تفکیک پذیری طیفی	قرمز	۰/۶۳-۰/۶۹
قدرت تفکیک زمانی	مادون قرمز نزدیک	۰/۷۶-۰/۹۰
	۲۰ x ۲۰ متر	روز ۲۶



این ماهواره یازدهمین ماهواره از سری ماهواره های IRS می باشد که توسط ISRO (Indian Space Research Organization) به منظور کاربردهای کارتوگرافیکی در هند ساخته شد.

این ماهواره دارای دو دوربین پانکروماتیک می باشد که تصاویر استریو سیاه و سفید با قدرت تفکیک زمینی ۵/۲ متر در ناحیه مرئی تولید می کند. بنابراین برای تولید مدل رقومی ارتفاعی و کاربردهای سه بعدی ، مطالعات روسایی و شهری، مدیریت منابع آب، ارزیابی بلایای طبیعی، ارزیابی اثرات محیطی..... بسیار مناسب است.

جدول ۱۸: مشخصات ماهواره ۱ CARTOSAT

۲۰۰۵ May ۵	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
PSLV	سکوی پرتاب	
Sriharikota ,India	محل پرتاب	
۴ سال	عمر مفید	
۳۰ کیلومتر	پهنای نوار	اطلاعات مداری
۶۱۷/۹۹ کیلومتر	ارتفاع غیرواقعی	
۱۴ روز	تهیه پوشش کامل زمین	
۱۰:۳۰AM	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی	
۹۷/۸۷ درجه	زاویه میل	
۲/۵ متر	قدرت تفکیک زمینی	سنجنده

این ماهواره در سال ۲۰۰۵ با قدرت تفکیک ۲/۵ متر توسط وزارت دفاع انگلیس به فضا پرتاب شد.

جدول ۱۹: مشخصات ماهواره TOPSAT

مشخصات ماهواره	مشخصات ماهواره
تاریخ پرتاب	۲۷ Oct ۲۰۰۵
محل پرتاب	UK
زاویه میل	۹۸ درجه
اطلاعات مداری	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی ۲۲:۴۵AM
زمان گردش به دور زمین	۹۸/۵ دقیقه
تهیه پوشش کامل زمین	۴ روز
ارتفاع	۶۸۶ کیلومتر

جدول ۲۰: مشخصات سنجنده ماهواره TOPSAT

سنجنده	شماره باند	قدرت تفکیک زمینی(متر)	عرض تصویربرداری(کیلومتر)
Pan	۱	۲/۸	۱۷
MS	۳	۵/۸	۱۷



یکی از بزرگترین ماهواره‌های سنجش از دور که جهت مشاهدات زمینی با قدرت تفکیک زمینی ۱۰/۲ و ۵/۲ متر به صورت پوشش سراسری و استریو از کل زمین استفاده می‌گردد.

جدول ۲۱: مشخصات ماهواره ALOS

مشخصات ماهواره	تاریخ پرتاب	۲۰۰۶ January ۲۴
اطلاعات مداری	سکوی پرتاب	H-IIA Rocket
اطلاعات مداری	محل پرتاب	Tanegashima Space Center(Japan)
اطلاعات مداری	عمر مفید	۳-۵ سال
اطلاعات مداری	مدار	خورشید آهنگ
اطلاعات مداری	ارتفاع	۶۹۲ کیلومتر
اطلاعات مداری	زاویه میل	۹۸/۲ درجه

جدول ۲۲: مشخصات سنجنده های مختلف ALOS

مشخصات	قدرت نقیک زمینی(متر)	طول موج(میکرومتر)	باند	سنجنده
این سنجنده پانکروماتیک می باشد که تصاویر استریو جهت تولید DEM تهیه می کند.	۲/۵	۰/۵۲-۰/۷۷	PAN	PRISM (Panchromatic Remote-sensing Instrument for Stereo Mapping)
به منظور مشاهدات زمینی و کاربردهای مختلف در منابع طبیعی	۱۰	۰/۴۲-۰/۵۰	۱	AVNIR-۲ (Advanced Visible and Near Infrared Radiometer type ۲)
	۱۰	۰/۵۲-۰/۶۰	۲	
	۱۰	۰/۶۱-۰/۶۹	۳	
	۱۰	۰/۷۶-۰/۸۹	۴	
سنجنده راداری ، تهیه تصویر روز و شب در شرایط مختلف آب و هوایی، تهیه نقشه های با مقیاس ۱/۲۵۰۰۰ بدون نیاز به نقاط کنترل زمینی	۱۰-۱۰۰	۱/۳	SAR-L	(PALSAR) Phased Array type L-band Synthetic Aperture Radar

(Resurs - High Resolution) Resurs-DK1 ماهواره

Resurs-DK1 اولین ماهواره غیر نظامی روسی است که قادر به اخذ تصاویر با قدرت تفکیک بالا (1 متر) می باشد.

شرکت سازنده ماهواره مرکز تحقیقات و ساخت راکت فضایی در Samara می باشد.

این ماهواره نسخه تغییر یافته از ماهواره شناسایی نظامی Yanater-4KS1 می باشد.

نام DK از Demitry Kozlov ، طراح اصلی اولین ماهواره از سری Yantar-2k گرفته شده است.

این ماهواره برای نقشه برداری چند طیفی از سطح زمین در طول موج های مرئی و مادون قرمز نزدیک طراحی شده است و توانایی دریافت یک میلیون کیلومتر مربع تصویر در روز را دارا می باشد.

ماموریت ماهواره :

سنجهش از دور چند طیفی از سطح زمین با هدف دریافت تصاویر با قدرت تفکیک بالا در باندهای مرئی و مادون قرمز و ارسال آنی اطلاعات از طریق ارتباطات رادیویی جهت فراهم کردن درخواست های گستردۀ مشتریان

کاربردهای اصلی :

فراهم کردن داده های مختلف برای مدیریت منابع و فعالیت های اقتصادی (نقشه برداری توپوگرافی و موضوعی، مدیریت منابع طبیعی).

مونیتورینگ منابع آلاینده اتمسفر، آب و خاک و تولید نقشه های محیطی منطقه ای.

مونیتورینگ آنی فوریت های ایجاد شده طبیعی و انسانی با هدف برنامه ریزی و اجرای موثر بحران. برآوردن نیاز مشتریان داخلی و خارجی به تصاویر ماهواره ای.

جدول ۲۳ : مشخصات ماهواره Resurs-DK1

۱۵ زوئن ۲۰۰۶	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
Baikonur Cosmodrome	محل پرتاب	
۵ سال	عمر مفید	
۶۵۵۰ کیلوگرم	وزن کل	
۳۶۰ - ۶۰۴ کیلومتر	ارتفاع	اطلاعات مداری
۷۰ درجه	زاویه میل	
۹۴/۰۲ دقیقه	زمان گردش به دور زمین	
بیضوی شبه قطبی	نوع مدار	
۲۸/۳ کیلومتر	عرض تصویربرداری	سنجهنده
(۰/۵-۱) پانکروماتیک	قدرت تفکیک زمینی	
(۲-۳) چند طیفی		
۴ باند	تعداد باند	

این ماهواره دوازدهمین ماهواره های IRS می باشد که با قدرت تفکیک ۱ متر جهت تهیه زوج استریو و کاربردهای سه بعدی مفید می باشد.

جدول ۲۴: مشخصات ماهواره CARTOSAT-۲

تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
۲۰۰۷ JAN ۱۰	مشخصات ماهواره
ISRO ,India	محل پرتاب
۶۳۵ کیلومتر	ارتفاع
۱۴ روز	تغییه پوشش کامل زمین
۹۷/۴۲ دقیقه	زمان گردش به دور زمین
۹:۳۰AM	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی
۹۷/۹۱ درجه	زاویه میل
۱ متر	قدرت تفکیک زمینی
	سنگنده

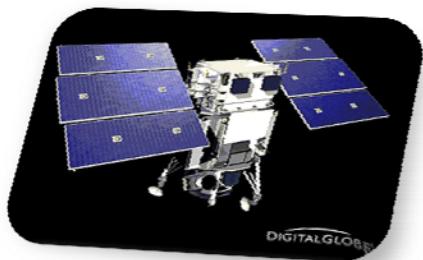
این ماهواره توسط آژانس فضایی وزارت تکنولوژی تایلند با قدرت تکیک ۲ متر در سال ۲۰۰۷ به فضا پرتاب شد.

جدول ۲۵: مشخصات ماهواره THEOS

۲۰۰۷ June ۳۰	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره اطلاعات مداری
GISTDA, THAILAND	محل پرتاب	
۵ سال	عمر مفید	
۸۲۲ کیلومتر	ارتفاع مدار	
۹۸/۷ درجه	زاویه میل	
۱۰:۰۰AM	زمان عبور از استوا	
۱۰۱/۴ دقیقه	زمان گردش به دور زمین	
۲۶ روز	تهیه پوشش کامل زمین	

جدول ۲۶: مشخصات سنجنده ماهواره THEOS

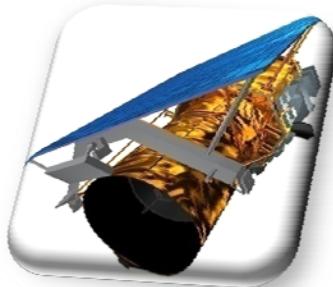
عرض تصویربرداری(کیلومتر)	قدرت تکیک زمینی(متر)	شماره باند	pixel	سنجنده
۲۲	۲	۱	۸	Pan
۹۰	۱۵	۴	۸	MS



این ماهواره با قدرت تفکیک مکانی ۵/. متر و توانایی برداشت تصویر ۷۵۰۰۰ کیلومتر مربع در روز در سپتامبر ۲۰۰۷ به فضا پرتاب شد. این ماهواره با قابلیت برداشت تصاویر استریو می تواند در زمینه مطالعات سه بعدی مفید واقع شود.

جدول ۲۷: مشخصات ماهواره ۱ WorldView

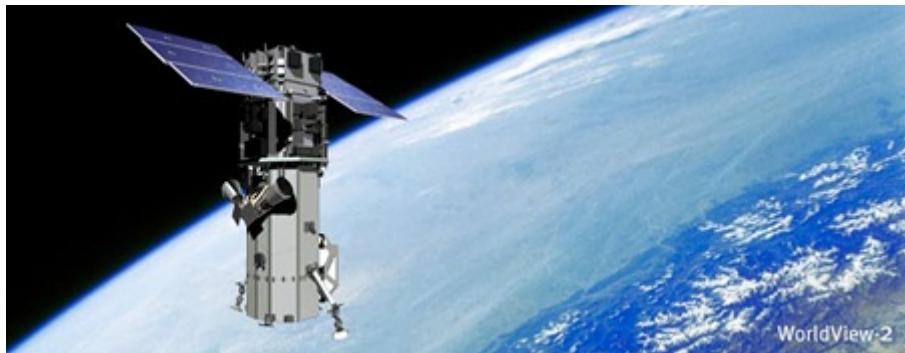
۲۰۰۷، September ۱۸	تاریخ پرتاب	مشخصات ماهواره
(Boeing Delta-۹) ۷۹۲۰ strap-ons	سکوی پرتاب	
Vandenberg Air Force Base, California, USA	محل پرتاب	
۱۱ بیت	قدرت تفکیک رادیومتری	سنجدہ
۰/۵۰ meters GSD at nadir ۰/۵۵ meters GSD at ۲۰° off-nadir	قدرت تفکیک زمینی	
پانکروماتیک	باندهای سنجدہ	
۴۹۶ کیلومتر	ارتفاع	
خورشید آهنگ	نوع مدار	اطلاعات مداری
۱۰:۳۰AM	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی	
۱۷/۶ کیلومتر	پهنهای نوار	
۹۴/۶ دقیقه	زمان گردش به دور زمین	



پیچیده ترین و پیشرفته ترین تکنولوژی در تولید ماهواره‌های سنجش از دور می‌باشد که در بین ماهواره‌های تجاری بالاترین قدرت تفکیک مکانی را دارد. این ماهواره توانایی تهیه تصویر به مساحت ۳۵۰۰۰۰ کیلومتر مربع در روز را دارد.

جدول ۲۸: مشخصات ماهواره GeoEye-1

تاریخ پرتاب		مشخصات ماهواره	
۶ سپتامبر ۲۰۰۸			
•Simultaneous panchromatic and multispectral (pan-sharpened)			
•Panchromatic only			
•Multispectral only			
Mitsubishi Heavy Industries Delta II			
Vandenberg Air Force Base, California			
وزن ماهواره ۱۹۵۵ کیلوگرم			
۰/۴۱m panchromatic ۱/۶۵m multispectral			
قدرت تفکیک پذیری طیفی			
۴۵۰ - ۸۰۰	پانکروماتیک	سنجنده	
۴۵۰ - ۵۱۰	آبی		
۵۱۰ - ۵۸۰	سبز		
۶۵۵ - ۶۹۰	قرمز		
۷۸۰ - ۹۲۰	مادون قرمز نزدیک		
۶۸۴ کیلومتر	ارتفاع	اطلاعات مداری	
۹۸ درجه	زاویه میل		
Am ۱۰:۳۰	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی		
خورشید آهنج	نوع مدار		
۹۸ دقیقه	زمان گردش به دور زمین		



این ماهواره با قدرت تفکیک مکانی 0.5 متر، و توانایی برداشت $1/1000 \times 1000$ میلیون کیلومتر مربع در روز، در پاییز ۲۰۰۹ به فضا پرتاب شد. تصاویر این ماهواره در مطالعات سلامتی پوشش گیاهی، کلروفیل، عمق سنجی، اتمسفر،... کاربرد دارد.

جدول ۲۹: مشخصات ماهواره WorldView-۲

مشخصات ماهواره	تاریخ پرتاب	مشخصات
Delta 7920 (9 strap-ons)	سکوی پرتاب	
Vandenberg Air Force Base	محل پرتاب	
Panchromatic Multispectral: (4 standard colors: red, blue, green, near-IR), (4 new colors: red edge, coastal, yellow, near-IR)	باندهای سنجنده	سنجنده ها
Panchromatic: 0.46 meters Multispectral: 1.8 meters	قدرت تفکیک زمینی	
۱۱ بیت	قدرت تفکیک رادیومتری	
$16/4$ کیلومتر	پهنهای نوار	
Star trackers, solid state IRU	سنجندها	
خورشید آهنگ	نوع مدار	
۱۰:۳۰	زمان عبور از خط استوا به وقت محلی	
۱۰۰ دقیقه	زمان گردش به دور زمین	

منابع و مأخذ

- علوی پناه، ک. ۱۳۸۲. کاربرد سنجش از دور در علوم زمین. چاپ سوم. انتشارات دانشگاه تهران
- زیری، م و مجد، ع. ۱۳۷۵. آشنایی با فن سنجش از دور و کاربرد در منابع طبیعی. چاپ پنجم. انتشارات دانشگاه تهران
- <http://www.isa.ir/pagecontent.ph> - سایت سازمان فضایی کشور

SATELLITE IMAGING CORPOATON(SIC)

<http://www.satimaqinqcorp.com>

تهیه کننده: سید محمد رضا میر صانع

فهرست جداولها

عنوان	صفحة
جدول ۱: مشخصات ماهواره‌های لندست ۱ تا ۶	۴
جدول ۲: مشخصات سنجنده‌های MSS و TM در لندست های ۴ و ۵	۵
جدول ۳: مقایسه محدوده های طیفی باندهای TM و ETM	۵
جدول ۴: مشخصات سنجنده ETM	۶
جدول ۵: مشخصات سیستم سنجنده ماهواره اسپات	۸
جدول ۶: مشخصات ماهواره IRS-1C	۱۰
جدول ۷: مشخصات ماهواره IRS-1D	۱۱
جدول ۸: مشخصات ماهواره IKONOS	۱۳
جدول ۹: مشخصات ماهواره TERRA	۱۴
جدول ۱۰: مشخصات سنجنده استر	۱۷
جدول ۱۱: مشخصات باندهای طیفی سنجنده ASTER	۱۸
جدول ۱۲: مشخصات ماهواره QuickBird	۱۹
جدول ۱۳: مشخصات ماهواره CBERS-۲	۲۰
جدول ۱۴: مشخصات سنجنده های ماهواره CBERS-۲	۲۱
جدول ۱۵: مشخصات ماهواره (Resource sat-۱) IRS-P6	۲۳
جدول ۱۶: مشخصات سیستم سنجنده ماهواره (Resource sat-۱) IRS-P6	۲۴
جدول ۱۷: مشخصات ماهواره FORMOSAT-2	۲۵
جدول ۱۸: مشخصات ماهواره CARTOSAT-۱	۲۶
جدول ۱۹: مشخصات ماهواره TOPSAT	۲۷
جدول ۲۰: مشخصات سنجنده ماهواره TOPSAT	۲۷
جدول ۲۱: مشخصات ماهواره ALOS	۲۸
جدول ۲۲: مشخصات سنجنده های مختلف ALOS	۲۹

- ۳۱ جدول ۲۳: مشخصات ماهواره Resurs-DK1
- ۳۲ جدول ۲۴: مشخصات ماهواره CARTOSAT-۲
- ۳۳ جدول ۲۵: مشخصات ماهواره THEOS
- ۳۴ جدول ۲۶: مشخصات سنجنده ماهواره THEOS
- ۳۵ جدول ۲۷: مشخصات ماهواره WorldView-۱
- ۳۶ جدول ۲۸: مشخصات ماهواره GeoEye-۱
- جدول ۲۹: مشخصات ماهواره WorldView-۲