



# BPSC

---

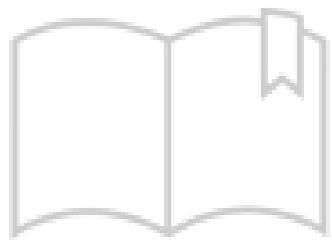
बिहार लोक सेवा आयोग

पेपर - IIII || भाग - II

विज्ञान एवं सांख्यिकी

## विषय-शुची

1. परिचय	1
2. अंतरिक्ष प्रौद्योगिकी	
● कक्षा	2
● प्रमोचनयान	6
● उपग्रह	10
● गौवहन	14
3. गैगो तकनीक	22
4. डैव प्रौद्योगिकी	33
5. शेबोटिक्स	63
6. शुचना एवं शंचार तकनीक	71
7. लाइबरे शुरक्षा	99
8. प्रतिरक्षा तकनीकी	102
9. भूमि अधिग्रहण बिल	114
10. लांस्टिकी एवं वेन आरेख	119
11. बिहार में पाठ्यात्य का विकास	211



TopperNotes  
Unleash the topper in you

## परिचय

### अंतरिक्ष तकनीक

1- मूलभूत अवधारणाएँ:-

- a) कैरेन्स लाइन (Karman Line)
- b) बाध्य अंतरिक्ष समझौता (Outer Space Treaty)
- c) कक्षा एवं प्रकार
- d) प्रमोचन यान (Launch Vehicle)
- e) क्रायोजैनिक प्रौद्योगिकी
- f) उपग्रह एवं उसके भाग

2- Application (उपयोग): -

- a) दुर्दूर दिवेद्दन (Remote Sensing)
- b) संचार उपग्रह (Comm. Satellite)
- c) मौसम उपग्रह (Weather Satellite)
- d) नौवेहन उपग्रह (Navigation)
- e) स्पेशल मिशन



3- चुनौतियाँ :-

- a) सामाजिक
- b) आर्थिक
- c) दुरक्षा
- d) अंतरिक्ष
- e) पर्यटन
- f) Antrix
- g) नवीन चुनौतियाँ

4- India and World :-

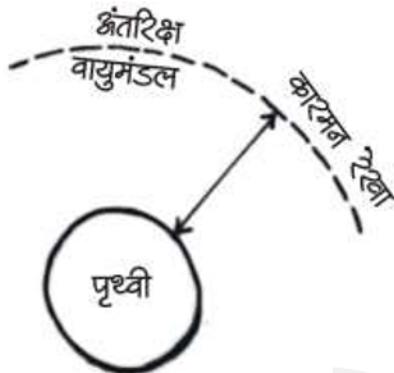
- a) ISRO
- b) Space Vision 2025
- c) International Cooperation
- d) अंतरिक्ष क्लूनीति (Space Diplomacy)



## अंतरिक्ष प्रौद्योगिकी

### कैमन रेखा

अमुद तल से 100 किलोमीटर ऊपर एक काल्पनिक रेखा को कैमन रेखा कहते हैं। इस रेखा से अंतरिक्ष की शुरूआत होती है। इस रेखा के नीचे किसी राष्ट्र का वायु क्षेत्र होता है। इसके ऊपर अंतरिक्ष है, जिस पर किसी राष्ट्र का आधिकार नहीं है अंतरिक्ष पूरे मानव अमृदाय की क्षमता है।



### बाह्य अंतरिक्ष समझौता (Outer Space Treaty) [ 1967 ] :-

इसे अन्तर्राष्ट्रीय अंतरिक्ष नियम के नाम से भी जाना जाता है। इसके महत्वपूर्ण बिन्दु निम्न हैं।

1. अंतरिक्ष का उपयोग क्षमी देश और समस्त मानव प्रजाति के लाभ के लिए होना चाहिए।
2. अंतरिक्ष के किसी भी भाग में कोई भी देश खोज अन्वेषण कर दिक्कता है। अंतरिक्ष या उसका भाग किसी राष्ट्र विशेष की क्षमता नहीं है।
3. अंतरिक्ष यात्री समस्त मानव प्रजाति का प्रतिनिधि माना जाता है, लेकिन किसी भी अंतरिक्ष मिशन के लिए उस मिशन से होने वाले गुकशान के लिए राष्ट्र जिम्मेदार है।

### Orbit (कक्षा)



पृथ्वी के चारों ओर एक वृत्तीय जिसमें उपग्रह पृथ्वी के चारों ओर चक्रवर्ती लगाता है, कक्षा कहलाता है।

प्रकार :-

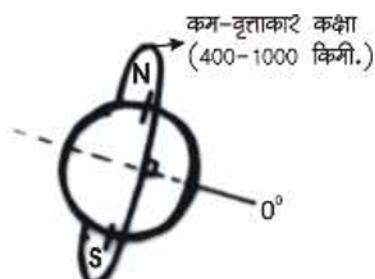
- 1- निम्न भू- कक्षा **NEO (Near Earth Orbit) (200 - 1200km)**
- 2- (मध्य भू-कक्षा) **MEO (Middle Earth Orbit) (2000 - 20000 km)**
- 3- (भू अंकमणकारी) **GEO (Geosynchronous Earth Orbit, (36000 km)**

**NEO – ऊदुर शिविर उपग्रह- (ISS - International Space Station)**

**MEO – गौवहन उपग्रह (GPS)**

**GEO अंतर्राष्ट्रीय उपग्रह एवं मौसम उपग्रह**

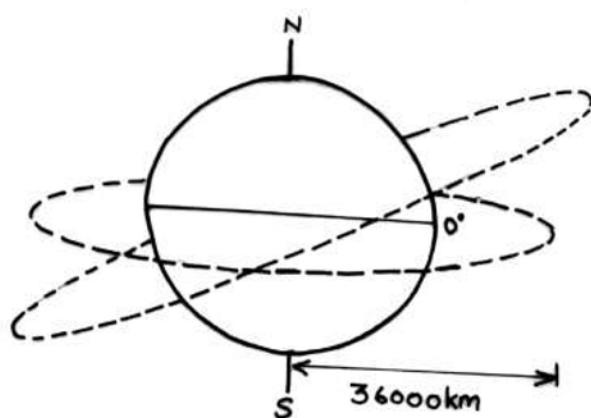
उपयोग के आधार पर कक्षा के प्रकार



## 1- कक्षा (Orbit) :-

- (a) झुकाव कोण (Angle of Inclination)  $90^{\circ}$
- (b) कक्षा की ऊँचाई = 400-600 km
- (c) कक्षीय ऋणिति (Orbital Period) = 90 Min
- (d) दूरदर्शी उपग्रह (Remote Sensing Satellite)
- (e) Zooming से विश्लेषण- 10 m से Area भी
- (f) PSLV - प्रमोत्रन यान
- (g) चित्र की गुणवत्ता एवं रिजोल्यूशन को ध्यान में रखकर कक्षा की ऊँचाई तय की जाती है।  
इस कक्षा में स्थापित उपग्रह का जीवनकाल अपेक्षाकृत कम होता है (लगभग 7 वर्ष) इसके दो कारण हैं।
  - i. कम ऊँचाई के कारण उपग्रह गुणवाकर्षण एवं वायुमण्डलीय प्रभाव में घृता है जिससे टूट-फूट की संभावना घृती है।
  - ii. कक्षीय ऋणिति कम होने के कारण कक्षीय विचलन की संभावना ऋणिक होती है। जिसे ठीक करने के लिए ईंधन की ऋणिक खपत होती है। ईंधन की समाप्ति पर उपग्रह का जीवनकाल खत्म हो जाता है।
  - उपग्रह की कक्षा को वृत्तीय बनाए रखना होता है।
  - ऊर्जा के दो स्रोत
    - (1) Solar Fuel
    - (2) Liquid Fuel- (h) इस कक्षा में अंतरिक्ष क्षये समस्याये ऋणिक पार्द जाती है, क्योंकि उपग्रह की आयु सामान्यतः कम होती है तथा उदाहरण उपग्रह इसी कक्षा में स्थापित किए गए हैं।

## 2- भू-स्थीतिक कक्षा (Geostationary Orbit) :-



DTH में Equator भारत के South में छत: DTH में Antenna भी South Direc. में

(1) Angle of Inclination (झुकाव कोण)	= $0^\circ$
(2) Distance / Height (कक्षीय ऊँचाई)	= 36000 km.
(3) कक्षीय छविधि	= 24 hr.
(4) उपग्रह	= संचार उपग्रह (गगन) (DTH) = मौरशम उपग्रह = IRNSS Sat.

एक संचार उपग्रह  $\frac{1}{3}$  विश्व को कवर किया जा सकता है।

(5) प्रमोचन यान GSLV (Geo System Sattelite Launch Vehicle) भू संक्रमणकालीन ट्रैटेलाइट प्रमोचन

(6) उपग्रहों का जीवन काल अपेक्षाकृत अधिक होगा जिसके दो कारण हैं -

1. अत्यधिक दूरी के कारण गुणवत्ताकर्षण क्षीण होता है तथा वायुमण्डलीय प्रभाव नहीं होता है - जिससे उपग्रह को कम क्षति होती है।
2. क्षति गुणवत्ताकर्षण के कारण कक्षा विचलन कम होता है जिससे 2-3 दिनों के अंतराल पर इस विचलन को कम ईंधन की खपत से ठीक किया जा सकता है।

(7) इस कक्षा में अंतरिक्ष कचरे से उत्पन्न क्षमत्या उपग्रहों के शीड भाड़ की है, क्योंकि भू-स्थैतिक कक्षा अत्यन्त सीमित संशोधन है।

### (3) भू संक्रमणकारी (Geosynchronous Orbit)

a- Angle of Inclination झुकाव  $\approx 0^\circ$

जबीं भू-स्थैतिक कक्षा भू-संक्रमणकारी होते हैं, लेकिन भू-संक्रमणकारी कक्षा भू-स्थैतिक नहीं होते हैं।

b- Height - 36000 km.

c- कक्षीय छविधि- 24 hr.

d- उपग्रह- संचार उपग्रह, मौरशम उपग्रह, IRNSS Sat (4)

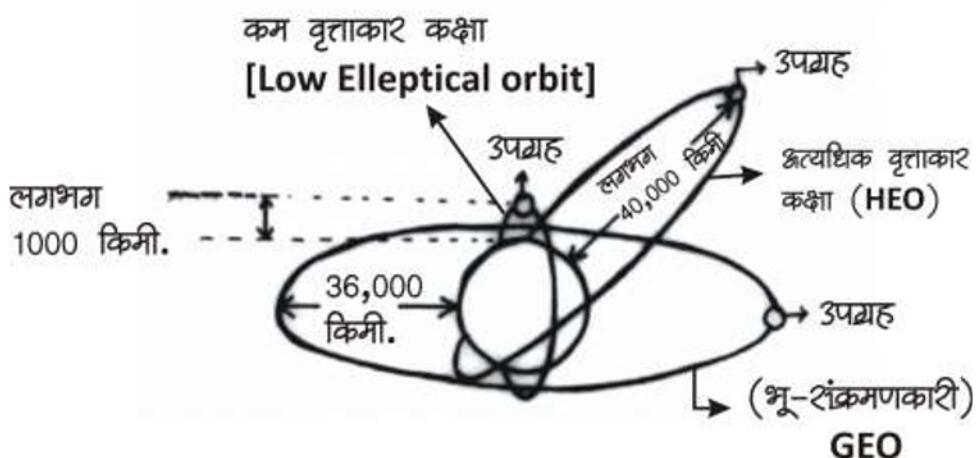
e- प्रमोचनयान - GSLV

f- जीवनकाल - Geo Stationary की तरह

g- भू- स्थैतिक कक्षा में स्थापित उपग्रह की रिस्ति पृथ्वी के शापेक्षा नहीं बदलती जबकि भू-संक्रमणकारी कक्षा में स्थापित उपग्रह प्रत्येक 24 घण्टे में लौटकर एक निश्चित बिन्दु के ऊपर आता है।

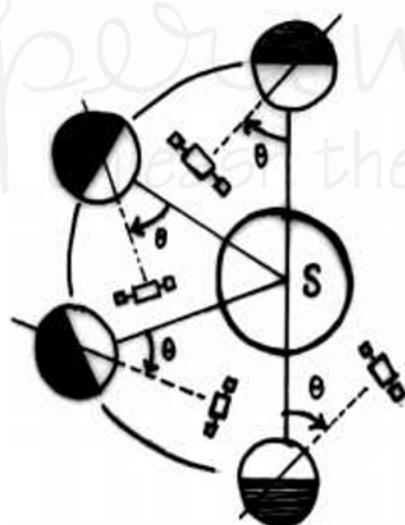
### (4) वृत्ताकार कक्षा (Highly Elliptical Orbit) :-

ऐसी कक्षा में संचार उपग्रहों को ध्रुवीय क्षेत्रों में संचार केंद्र प्रदान करने के लिए स्थापित किया जाता है।

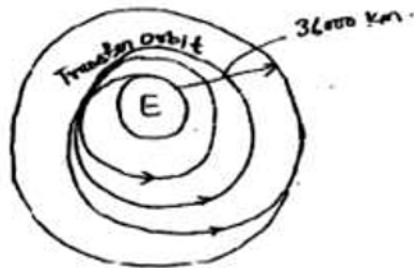
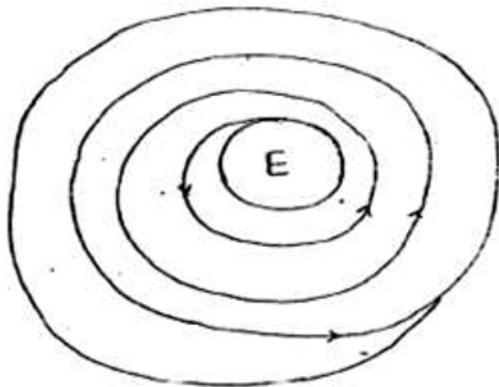


#### (5) सूर्य समकालिक कक्षा (Sun Synchronous Orbit) :-

1. यह एक प्रकार की ध्रुवीय कक्षा है। Angle of Inclination - 90 डी
2. ऐसी कक्षा में शुद्ध शवेदि उपग्रहों को इथापित किया जाता है। जो हमेशा सूर्य प्रकाशित क्षेत्र (पृथ्वी के) का शुद्ध शवेदन करते हैं, इस कक्षा में उपग्रह के प्रमोयन के द्वारा उपग्रहों की कार्य क्षमता बढ़ाई जाती है।
3. तकनीकी शब्द में सूर्य समकालिक कक्षा का झुकाव सूर्य और पृथ्वी को जोड़ने वाली शीधी दैखा के तुलना में हमेशा समान रहता है।



#### 6- इथानाटरेण (Transfer Orbit) / भूरसंकरणकारी इथानाटरेण कक्षा GTO (Geo Sync Transfer Orbit)



### 7- दूर्य की Orbit (Heliocentric Orbit) -

स्थानान्तरण कक्षा निर्दिष्ट कक्षा से कम ऊँचाई पर होता है, जहाँ उपग्रहों को प्रमोचनयान की शहायता से पहुँचा दिया जाता है। इस कक्षा से निर्दिष्ट कक्षा तक की दूरी उपग्रह लगातार अपनी कक्षा की ऊँचाई बढ़ाकर करता है, जिसमें उपग्रह के अनदर मौजूद प्रणोदक (ईंधन) शहायक होते हैं।

### प्रमोचनयान Launch Vehicle:-



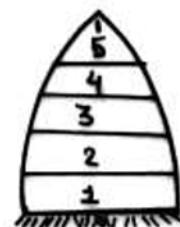
#### 1- SLV (Satellite Launch Vehicle)

- First Experimental L.V
- Head – Satish dhawan
- यह 40 किलो के उपग्रह को निम्न कक्षा में पहुँचा शकता है।
- 4 चरण/ठोक ईंधन



#### 2. उन्नत उपग्रह प्रमोचनयान (ASLV (Augmented SLV))

- 5 Stage/ठोकी में ठोक ईंधन
- यह 150 kg के उपग्रह को अधिकतम 400 km की ऊँचाई की कक्षा में प्रमोचित कर शकता है।
- ASLV के विकास का मुख्य उद्देश्य कई जल्दी तकनीकी का परीक्षण एवं प्रदर्शन करना था।

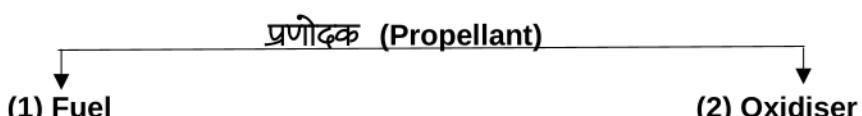


#### 3- ध्रुवीय उपग्रह प्रमोचनयान PSLV (Polar satellite Launch Vehicle)

- यह भारत का पहला कार्यशाला उपग्रह प्रमोचनयान है-
- War house of ISRO
- चार चरण- 1, 3 - Solid    2, 4 - Liquid



- तरल ईंधन के प्रयोग में PSLV का VIKAS इंजन लगाया गया है, जिसे ISRO ने विकसित किया है। यह 1750 kg के उपग्रह को Polar Orbit (400 - 600 km) में स्थापित कर सकता है।
- प्रथम चरण में ठोस ईंधन एक निश्चित क्रम में डलकर अधिक शक्ति देता है।



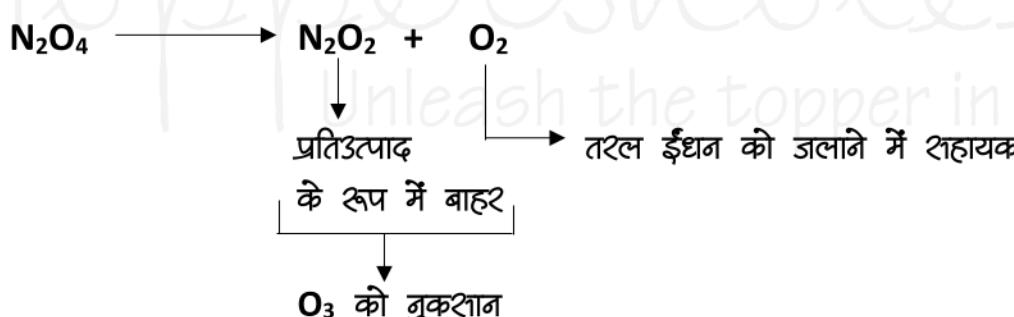
**1- ठोस - HTPB (Hydroxy Terminated Poly. Butadiene)**

इसमें ऑक्सीजन की आवश्यकता नहीं (सम्मिलित होता है)

**2- तरल - UDMH (Unsym. Di Methyl Hydrazine)**

- UMMH (Unsym. Mono Methyl Hydrazine)

तरल ईंधन के साथ Oxidiser के रूप में Nitrogen Tetra Oxide का प्रयोग होता है।



PSLV के प्रकार:-

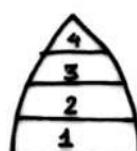
**1- PSLV - G प्रारम्भिक इक्वर्था**

4-stage + 6 strap on motor



**2- PSLV – CA (Care Alone)**

4-stage + Without Strap Rockets



### 3- PSLV - XL प्रारम्भिक अवधि

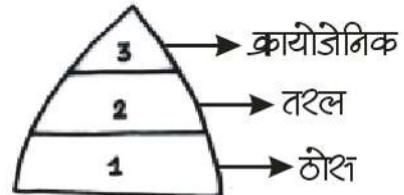
4-stage (PSLV-CA)

6 Strap on Motors



### भू-एंटकरणकारी उपग्रह प्रमोचनयान

- INSAT-4 Series (4-5 Ton)
- क्रायोजेनिक - H<sub>2</sub>, O<sub>2</sub>
- MTCTR Missile Technology Control Regime
- NPT- परमाणु अप्रसार कंट्रोल



### प्रकार/शंखरण

1- GSLV- Mark I -1500Kg. GTO

2- GSLV- Mark II -2500 Kg. 4 Strap on Motors Liquid Fuel

3- GSLV- Mark III- 4500 Kg. - GTO

LVM III (Launch Vehicle Mark III)



1992 में रूस से क्रायोजेनिक तकनीकी शम्बन्धित करार के बाद भारत ने इस तकनीक को विकासित करने का फैसला किया तथा 1994 में इसी महेन्द्रगिरि (तमिलनाडु) रिश्तत द्वारा प्रणीदक प्रणाली केंद्र LPSC (Liquid Propulsion System Center – में क्रायोजेनिक उच्च उत्तरीय कार्यक्रम की शुरूआत की।

इस कार्यक्रम के तहत अप्रैल 2010 तथा दिसंबर 2010 में उच्चार्थी क्रायोजेनिक इंजन युक्त GSLV का प्रमोचन किया जो असफल रहा।

जनवरी 2014 में GSLV-D5 का असफल प्रमोचन किया गया जिसमें उच्चार्थी क्रायोजेनिक इंजन CE - 7.5 का प्रयोग किया गया था। इसके द्वारा भारत ने GSAT -14 नामक शंचार उपग्रह को असफलतापूर्वक कक्ष में उत्थापित किया।

इसी असफल प्रमोचन के बाद भारत विश्व का छठा देश बना जिसके पास क्रायोजेनिक तकनीकी है। (भारत से पहले पाँच देश अमेरिका, रूस, फ्रांस, चीन व जापान हैं)

वर्तमान में शंचार उपग्रहों की औसत आयु 4.5 Ton की है। ये शंचार उपग्रह INSAT. Seriesa 4 के हैं जिसका प्रमोचन GSLV-II के शंखरण से नहीं किया जा सकता है। इसके लिए ISRO GSLV के नवीनतम शंखरण GSLV Mark III का विकास कर रहा है जिसमें शक्तिशाली क्रायोजेनिक इंजन CE-20 का प्रयोग किया जायेगा।

GSLV Mark III के विकास के क्रम में दिसंबर 2014 में ISRO के द्वारा इस प्रमोचनयान की पहली प्रायोगिक उड़ान असफलतापूर्वक पूर्ण की गई।

इस प्रायोगिक उड़ान की मिशन विशेषताएँ हैं-

1- इसमें क्रायोजनिक इंजन का प्रयोग नहीं किया गया। यह शिर्फ प्रथम एवं द्वितीय चरण की लक्ष्यता को सुनिश्चित करने के लिए प्रयोगात्मक रूप से की गई उडान थी।

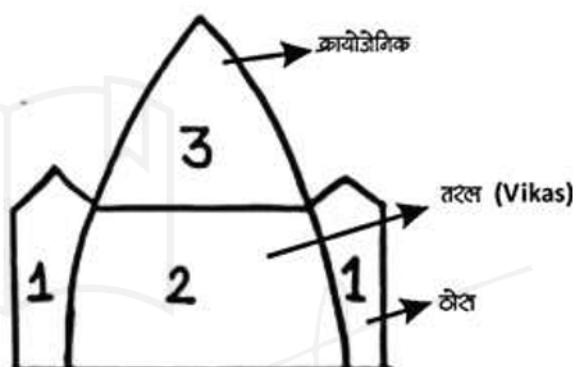
[Crew Module- मानव को १२व कर अंतरिक्ष में भेजना]

[CARE (Crew Module Atmospheric Re - Entry Experiment)]

2- GSLV Mark III के प्रायोगिक इंजन के दौरान CARE Mission भी पूरा किया गया। इस मिशन में मानव अंतरिक्ष उडान के लिए विशिष्ट रूप से बनाए गए Capsule को GSLV के द्वारा अंतरिक्ष में भेजकर वापस वायुमण्डलीय घर्षण तथा ऊन्य प्रभाव से गुजारते हुए बंगाल की खाड़ी में सफलतापूर्वक प्राप्त कर लिया गया। जुलाई 2015 में C.E. 20 का पूर्ण क्षमता परीक्षण प्रयोगशाला लॉर पर किया गया। इस परीक्षण के दौरान 800 लैंकप्ट तक क्रायोजनिक इंजन को चलाया गया, C.E. 20 क्रायोजनिक इंजन का उपयोग GSLV Mark III में किया जाएगा।

### GSLV Mark III 3 Stage / 2 Boosters

1 <sup>st</sup> Stage Booster Stage	- S	200 Ton
2 <sup>nd</sup> Stage Care Stage	- L	110 Ton
3 <sup>rd</sup> Stage Upper Stage	- C	25 Ton



### क्रायोजनिक इंजन तकनीक

1. क्रायोजनिक प्रणोदक-

इंधन, ऑक्सीकारक क्रायोजनिक

H<sub>2</sub>(1) O<sub>2</sub>(1)  
-253°C -183°C

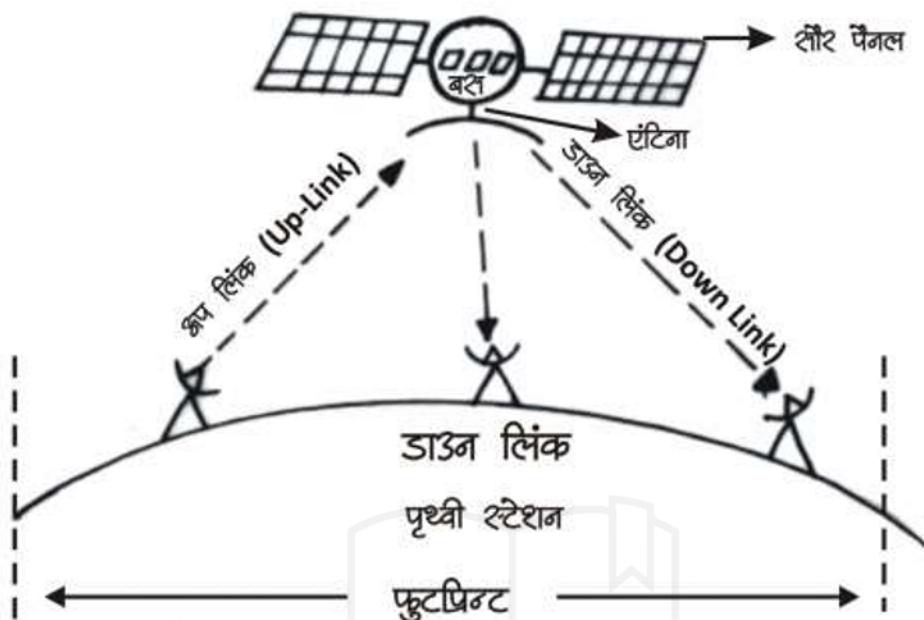
क्रायो शब्द का मतलब ऊत्यन्त निम्न तापक्रम से है। क्रायोजनिक प्रणोदक में तरल हाईड्रोजन (- 253°C) का प्रयोग ईंधन के रूप में तथा तरल ऑक्सीजन का प्रयोग ऑक्सीकारक के रूप में किया जाता है।

क्रायोजनिक तकनीक से जुड़ी चुनौतियाँ :-

ऊत्यन्त निम्न तापक्रम तथा उच्च दाब से अविनिष्ट निम्न चुनौतियाँ हैं, जैसे:-

- इस तापमान पर ईंधन और ऑक्सीकारक का संग्रहण तथा इसके लिए विशिष्ट मिश्रधातु के प्रयोग से ईंधन टैंक का निर्माण करना।
- ऊत्यन्त उच्च दाब पर ईंधन तथा ऑक्सीकारक को दहन कक्ष तक पहुंचाने के लिए अतिरिक्त पम्प का निर्माण करना।
- दहन कक्ष का ऐसा डिजायन जो एक शाथ ऊति निम्न तथा दहन के बाद ऊति उच्च तापमान को लह लके।
- उचित ऊपुरात में ईंधन एवं ऑक्सीकारक का मिश्रण तैयार हो जिससे विस्फोट की संभावना को खत्म किया जा सके।

## उपग्रह Satellite



1- गीतिभार (Payload) – उपग्रह का मुख्य कार्यकारी भाग

2- ट्रान्सपोंडर (Transmitter Resaponder) :-

- यह एक रेडियो उंचकेतक है। जिसके द्वारा जमीनी केन्द्र और उपग्रह के बीच समर्पक स्थापित किया जाता है। यह एन्टीना और रडार से जुड़कर क्षुक्षम तंत्रों के माध्यम से Telemetry कार्य करता है।
- 3- तरल ईंधन और मोटर :- इसकी शाहायता से उपग्रह अपने वृत्तीय पथ को बनाए रखता है।
- 4- कम्प्यूटर उपग्रह के क्षमी क्रियाकलापों का नियंत्रण करता है।

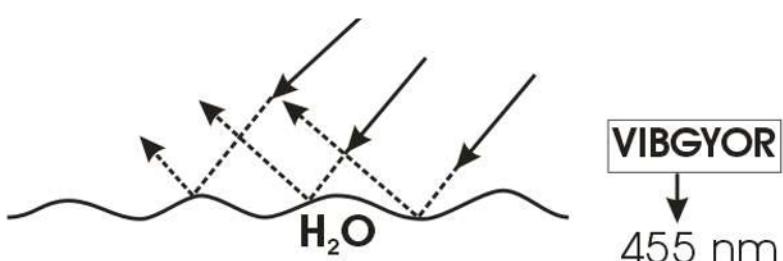
उपयोग Application :-

1- क्षुद्र शिवेदन (Remote Sensing) :-

1. किसी वस्तु के समर्पक में आए बिना उस वस्तु के भौतिक एवं शासायनिक गुणों का पता लगाना। क्षुद्र शिवेदन कहलाता है। इस क्रिया के दौरान क्षुद्र शिवेदि उपग्रह विभिन्न प्रकार की तंत्रों का आदान-प्रदान करते हैं, तथा किसी क्षेत्र विशेष से परावर्तित तंत्रों के आधार पर उस क्षेत्र में मौजूद तत्वों के शासायनिक एवं भौतिक गुणों का पता लगाया जाता है।

प्रकाश भी एक वैद्युत चुम्बकीय तंत्रों हैं -

ईमन प्रभाव :-



**Payload - कैमरा (दृश्य शिवेदक) - Passive**

**रडार (SAR - Synthetic Aperture Radar) - Active**

सुदूर शिवेदन के प्रकार :-

### 1. निष्क्रिय सुदूर क्षेत्र का सुदूर शिवेदन

शिवेदन मूलरूप के प्राकृतिक प्रकाश (Sun Light) पर निर्भर करता है। यह सूर्य के प्रकाश जो पृथ्वी की ओर से परावर्तित उपग्रह तक पहुँचाता है, उसके माध्यम से सुदूर शिवेदन करता है, यह छवरकत किरणों के प्रति भी शिवेदी होता है। शिवेदी उपग्रह का नीतिभार कैमरा (दृश्य शिवेदक) होता है। ऐसे उपग्रह शिर्फ सूर्य प्रकाशित क्षेत्र पर ही कार्य कर सकते हैं। मौसम तथा शत में प्रभावी होते हैं, हालांकि छवरकत के प्रयोग से इन हालातों में भी निम्न गुणवत्ता की तर्थीरें प्राप्त की जा सकती हैं।

### 2. अक्रिय सुदूर शिवेदन (Active Remote Sensing) :-

यह सूक्ष्म तरंग आधारित सुदूर शिवेदन है। इसका मुख्य नीतिभार (SAR) होता है। सूक्ष्म तरंगों की शिवेदन क्षमता छोटी होने के कारण यह दिन-शत तथा अभी मौसम में उच्चत शंकेत प्राप्त कर सकता है, और इससे प्राप्त तर्थीरें या आँकड़े बहुपयोगी होते हैं।

अक्रिय सुदूर शिवेदी उपग्रह सूर्य के प्रकाश पर निर्भर नहीं होते हैं, बल्कि उपग्रह इव्यं राडार के द्वारा सूक्ष्म तरंगों धरती पर छोड़ता है और परावर्तित सूक्ष्म तरंगों को प्राप्त करता है, जिसके आधार पर सुदूर शिवेदी आँकड़े प्राप्त होते हैं।

भारत के सुदूर शिवेदी उपग्रह :-

वर्तमान में भारत के पास कुल 11 सुदूर उपग्रह कार्यरत हैं। भारत विश्व के लिए बड़े नागरिक सुदूर शिवेदी उपग्रह क्षमता में से एक का मालिक है।

1- Carto sat - 1, 2, 2A, 2B	= 4
2- Resaource Sat - 1 & 2	= 2
3- Ocean Sat - 2	= 1
4- RISAT (Radar Imaging Sat.) [Active] - 1 & 2	= 2
5- Megha Tropiquesa	= 1
6- Saral	= 1

कुल = 11

#### (1) Carto Satellite

(Cartography Mapping)

इसका उपयोग मुख्य रूप से मानचित्रण और नागरिक उपयोग के लिए किया जाता है, या शहरी/ग्रामीण क्षेत्रों में छवरकरण के विकास तथा उससे सम्बन्धित योजनाओं को बनाने में मदद करता है।

#### (2) Resaource Satellite

इसका उपयोग कृषि आपदा प्रबंधन जल तथा भूमि शंकाधन से सम्बन्धित क्षेत्रों में आँकड़ों को एकत्रित करने में किया जाता है।

#### (3) Ocean Satellite

इसका उद्देश्य समुद्र के चित्रण एवं अर्थक्षण के लिए मुख्य उद्देश्य शागर की ओर सापमान शागरों के ऊपर जलवाष्य की मात्रा शागरों की गहराई शागरीय पारिस्थितिकी का छवरकरण करना है।

#### (4) RISAT :-

इसका उपयोग मुख्य रूप से खरीफ फसलों के मूल्यांकन बाद क्षति मूल्यांकन तथा आपदा प्रबंधन डैशै- कार्यों में किया जाता है, इसका प्रयोग लीमावर्ती क्षेत्रों पर नज़र रखने के लिए भी किया जा सकता है।

#### (5) Megha Tropiquesa :- 2011

1. भारत व फ्रांस का टंयुक्त उपग्रह मिशन है।
2. इसे भारत के PSLV के द्वारा प्रमोचित किया गया।
3. इस उपग्रह का उपयोग वायुमण्डल में जलचक्र को शमझने तथा जलवायु एवं पर्यावरण क्षम्बन्धी अध्ययन के लिए किया जा रहा है।

#### (6) SARAL (Satellite with ARGOS and ALTIKA) - 2013 :-

1. यह भारत व फ्रांस का टंयुक्त उपग्रह मिशन था, जिसे PSLV के द्वारा प्रमोचित किया गया। ARGOS - शमुद्र की शतह से शूचना करता है। उपग्रह की उपग्रह से जहाज/टंट्था ALTIKA - शमुद्र की शतह की ऊँचाई को मापता है।
2. SARAL का नीतिभारी ARGOS तथा ALTIKA है।

ARGOS - इसके द्वारा शमुद्र की शतह से विभिन्न प्रकार के ऊँकड़ों को प्राप्त किया जाता है, यह वर्तुतः एक ऐडियो ट्रान्समीटर है।

ALTIKA - यह एक आल्टीमीटर है जिसके द्वारा शमुद्र की शतह की ऊँचाई मापी जा सकती है।

इस उपग्रह का मुख्य उद्देश्य शमुद्री जलवायु का अध्ययन, शमुद्री पारिहारिकी का अध्ययन, शमुद्री और विविधता का अध्ययन तथा शमुद्र की शतह या घटती ऊँचाई का पता लगाना है।

SARAL का उपयोग शमुद्री तथा तटीय क्षेत्रों में निगरानी एवं आपदा प्रबंधन के लिए भी किया जा सकता है।

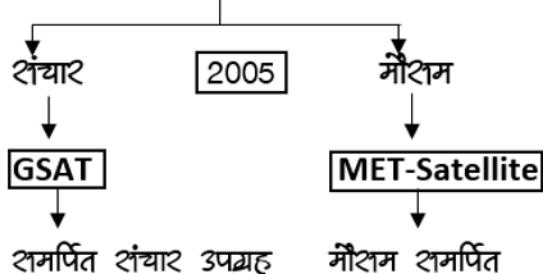
#### टंयार उपग्रह (Communication Satellite):



##### DTH – 2005 [Tata Sky]

News live Telecast -2005

##### INSAT (Indian Satellite)



##### Tata Indian

- ISRO
- AIR
- DD
- DOT (Department of Tele communication  
(दूर-टंयार विभाग))
- मौलम विभाग

##### Sky – Star Group

(America)

प्रमोचन के प्रारम्भिक दौर में INSAT नामक बहुउद्देशीय उपग्रह प्रणाली की शुरुआत की गई जिससे शंचार नीतिभार एवं मौसम अवैदक (Weather Sensor) दोनों ही शामिल किए गए। ऐसे उपग्रह निम्न विभागों को शहायता प्रदान करते थे।

1. ऊंचाई
2. दूरदर्शन
3. दूर-शंचार विभाग एवं मौसम-विभाग

2005 में भारत में शंचार उपग्रहों की माँग काफी तेजी से बढ़ी जिसका मुख्य कारण DTH (Direct to Home) सेवा (Satellite News Gathering) तथा आधारित वीडियो कॉफ्रेंसिंग सेवा आदि की बढ़ती हुई माँग के कारण कमर्पित शंचार उपग्रह GSAT की शुरुआत की गई, जिसमें शिर्फ शंचार नीतिभार ही लगे होते हैं, शाथ-शाथ मौसम अवैदकी अध्ययन को जारी रखने के लिए मौसम उपग्रह MET-Sat (कमर्पित मौसम उपग्रह) की प्रमोशन किया गया। उपग्रहों का नीतिभार ट्रान्सपोन्डर होते हैं ऐसे ट्रांसपोडर को व्यवसायिक ट्रान्सपोन्डर कहते हैं।

### ट्रान्सपोन्डर

		Band Width
S band :	2GHz – 4 G.Hz ( $2 \times 10^{12}$ - $4 \times 10^{12}$ Hz.)	(2 G.Hz)
✓ C band :	4 – 8 G.Hz	(4 G.Hz)
✓ Ku band :	12 – 18 G.Hz	(6 G.Hz)

शंचार उपग्रहों के लिए निम्न तीन प्रकार के ट्रान्सपोन्डर का प्रयोग किया जा सकता है।

शुक्रम तरंग तथा ऐडियो तरंग आवृत्तियों का आवंतन वैश्विक प्रायोजन के लिए ITU (International Telecommunication Union) के द्वारा किया जाता है उदाहरण - FM

भारत ने शंचार के क्षेत्र में S - Band Transponder का प्रयोग बंद कर दिया है, जिसका मुख्य कारण इसकी क्षमता (Bandwidth) का कम होना है।

भारत में शंचार सेवाओं को प्रदान करने के लिए C - Band / extended C - Band तथा ku - Band ट्रान्सपोन्डर का प्रयोग किया जाता है।

भारत के दक्षिणी पूर्वी तथा उत्तरी पश्चिमी क्षेत्रों में शंचार सेवाओं के लिए C - Band Transponder का प्रयोग किया जाता है जबकि दूसरी शामी क्षेत्रों के लिए KU - Band Transponder का प्रयोग किया जाता है।

भारतीय शंचार उपग्रह कम्ती एशिया, प्रशांत क्षेत्र का खंबड़ी बड़ा शंचार उपग्रह कम्ती हैं जिसमें कुल 12 उपग्रह शामिल हैं।

जैसे:- INSAT- 3A, 3C, 3E

$$\begin{aligned} &= 3 \\ &= 3 \\ &= 3 \\ &= 3 \end{aligned}$$

INSAT- 4A, 4B, 4CR

GSAT- 8, 10, 12

GSAT- 7, 14, 16

↓      ↓      ↓  
2013    2014    2015

195 ट्रान्सपोन्डर इसमें  
GSAT 16 के 48  
ट्रान्सपोन्डर शामिल नहीं  
हैं।

**GSAT-7** :- यह भारत का प्रथम प्रतिरक्षा उपग्रह है, जिसे नौरोजीना को शमर्पित किया गया है। इसके अभी अंत्यार ट्रान्सपोर्डर नौरोजीनिक जहाज, बेंडों तथा उनसे उड़ने वाले युद्धक विमान के बीच अंत्यार अस्पर्क अस्थापित करता है। नौरोजीना में इसे रुकमनी के नाम से जाना जाता है। इसी शृंखला में GSAT-7A 2015 में प्रमोशित कर दिया गया, जिसने नौरोजीनिक अंत्यार क्षमताओं को और बढ़ाया।

**GSAT-14** :- यह भारत का पहला अंत्यार उपग्रह है, जिसे अवधेशी क्रायोजेनिक इंजन का पूर्ण अवधेशी GSLV-D-5 के द्वारा कक्षा में अस्थापित किया गया। यह उपग्रह दूरस्थ शिक्षा तथा दूरस्थ चिकित्सा डैटो-फ़िल्मों में महत्वपूर्ण भूमिका निभाता है।

**GSAT-16** :- यह भारत का नवीनतम दूरस्थ अंत्यार उपग्रह है, जिसे दिसंबर 2014 में फ्रांस के एरियन-5 के द्वारा प्रमोशित किया गया। इसमें कुल 48 अंत्यार ट्रान्सपोर्डर लगाए गए हैं, जो भारत द्वारा छोड़े गए अब तक की अधिकतम ट्रान्सपोर्डर अंत्यार हैं।

#### 12 C-Band , 12 extended C Band, 24 KU Band

इस उपग्रह का उपयोग शार्वजनिक एवं निजी क्षेत्र के टेलीविजन, ऐडियो प्रशारण के लिए इन्टरनेट टेलीफोन सेवाओं, ट्रान्सपोर्डर के लिए किया जाता है।

## नौवहन (Navigation)



### 1- वैश्विक नौवहन उपग्रह प्रणाली GNSS (Global Navigation Satellite System)

- a) GPS (U.S.A)
  - b) GLONASS (Russia)
  - c) Galileo (E.U.)
  - d) Compass (China)
- } कार्यरित
- } विकासाधीन

### 2- Regional Satellite Based Navigation System (क्षेत्रीय उपग्रह आधारित नौवहन प्रणाली - SBNS) :-

- a) IRNSS (Indian Regional National Satellite System) - विकासाधीन
- b) Bei Dou – (1) (China) – कार्यरित

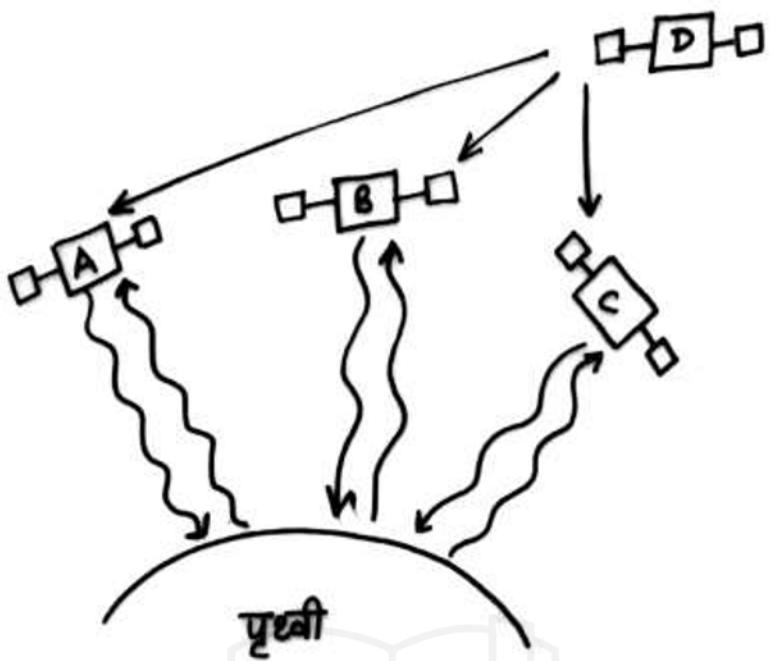
### 3- उपग्रह आधारित अंवर्द्धन प्रणाली Sat. Based Augmentation System) :-

- a) GAGAN (India) विकासाधीन
- b) QZS (Japan)

### a. वैश्विक अंवर्द्धन प्रणाली GPS(Global Positioning System) :-

यह वैश्विक अंतर्राष्ट्रीय की उपग्रह नौवहन प्रणाली है जिसका विकास मुख्य रूप से लैन्य प्रायोजन के लिए किया गया था। इसका नियंत्रण अमेरिका द्वारा विभाग के पास है। हालांकि इसका विकास 1973 में हो चुका था लेकिन इसे 1994 में आम नागरिक प्रयोग के लिए उपलब्ध कराया गया।

वैश्विक नौवहन प्रणाली के लिए कम-से-कम 24 उपग्रहों की आवश्यकता होती है, जो पृथ्वी के चारों ओर मध्यम भू-कक्षा में चक्रवाही लगाते हैं। इसके अतिरिक्त कुछ उपग्रहों को आरक्षित उपग्रह के रूप से अस्थापित किया जाता है। वर्तमान में 32 GPS उपग्रह मध्यम भू-कक्षा में अस्थापित हैं।



GPS या नौवहन प्रणाली के द्वारा किसी GPS ग्राही की विथिति का पता लगाने के लिए कम ऐ कम चार उपग्रहों की आवश्यकता पड़ती है।

नौवहन उपग्रहों में शमय के शुद्धतम निर्धारण के लिए पश्चाणु घटी का प्रयोग किया जाता है।

#### b. वैश्विक नौवहन उपग्रह प्रणाली GLONASS (Global Navigation Satellite System) :-

GLONASS का विकास Russian Aerospace Defence Force (रूसी एयरोसेप्ट्रल प्रतिरक्षा बल) के द्वारा किया गया। इसका विकास कार्य 1976 में शुरू हुआ लेकिन यह प्रणाली 2011 में वैश्विक रूप से काम करने के लिए शुरू हुई।

इसका विकास अमेरिका GPS के जवाब में किया गया है। तकनीकी पक्षी GPS की तरह ही है।

GLONASS प्रणाली में 31 Satellite शामिल हैं।

c- गैलिलियो :- इसका विकास यूरोपियन स्पेस एंटेसी के द्वारा किया जा रहा है, इसमें कुल 30 उपग्रह शामिल होंगे यह प्रणाली 2016 में क्रियाशील हो गई।

d- Compass (Bei Dou-1) इसका विकास चीन के द्वारा किया जा रहा है चीन वर्तमान में क्षेत्रीय नौवहन क्षमता को प्राप्त कर चुका है। जिसे Bei Dou-1 कहा जाता है। 2020 तक 35 उपग्रहों को प्रमोशित कर वैश्विक नौवहन प्रणाली Compass को विकसित किया गया।

GAGAN (SBAS)	IRNSS (SBNS)
<p>Based on GPS to Increase accuracy उपग्रह नहीं लगाने</p> <p>Gagan Payload को दोनों उपग्रह में लगा देंगे</p> <p>GSAT-8 GSAT-10 GSAT-15 } ३थापित (दूसरे देशों की शहरायता भी करेगा)</p>	<p>शात उपग्रह</p> <pre> graph TD     SD[Shat Upgrah] --&gt; S4[4]     SD --&gt; S3[3]     S4 --&gt; Geo1[Geo]     S3 --&gt; Geo2[Geo]   </pre>