



IAS

संघ लोक सेवा आयोग

सामाज्य अध्ययन

पेपर - 3 || भाग - 2



विषय-शुची

1. परिचय	1
2. अंतरिक्ष प्रौद्योगिकी	
● कक्षा	2
● प्रमोचनयान	6
● उपग्रह	10
● गौवहन	14
3. गैली तकनीक	22
4. डैव प्रौद्योगिकी	33
5. शेबोटिक्स	63
6. शुचना एवं शंचार तकनीक	71
7. लाइबरे शुरक्षा	99
8. प्रतिरक्षा तकनीकी	102

परिचय

अंतरिक्ष तकनीक

1- मूलभूत अवधारणाएँ:-

- a) कैरेन्स लाइन (Karman Line)
- b) बाह्य अंतरिक्ष समझौता (Outer Space Treaty)
- c) कक्षा एवं प्रकार
- d) प्रभोचन यान (Launch Vehicle)
- e) क्रायोजैगिक प्रौद्यौगिकी
- f) उपग्रह एवं उसके भाग

2- Application (उपयोग) :-

- a) दुर्दूर शिवेद्धन (Remote Sensing)
- b) संचार उपग्रह (Comm. Satellite)
- c) मौसम उपग्रह (Weather Satellite)
- d) नौवंहन उपग्रह (Navigation)
- e) स्पेशन मिशन



3- चुनौतियाँ :-

- a) आमाजिक
- 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 कूटनीति (Space Diplomacy)

आंतरिक्ष प्रौद्योगिकी

कैमन ऐका

शमुद तल से 100 किलोमीटर ऊपर एक काल्पनिक ऐका को कैमन ऐका कहते हैं। इस ऐका से आंतरिक्ष की शुरूआत होती है। इस ऐका के नीचे किसी राष्ट्र का वायु क्षेत्र होता है। इसके ऊपर आंतरिक्ष है, जिस पर किसी राष्ट्र का अधिकार नहीं है आंतरिक्ष पूरे मानव शमुदाय की शम्पति है।



बाह्य आंतरिक्ष शमझौता (Outer Space Treaty) [1967] :-

इसी अन्तर्राष्ट्रीय आंतरिक्ष नियम के नाम से भी जाना जाता है। इसके महत्वपूर्ण बिन्दु निम्न हैं।

1. आंतरिक्ष का उपयोग कभी देश और शमस्त मानव प्रजाति के लाभ के लिए होना चाहिए।
2. आंतरिक्ष के किसी भी भाग में कोई भी देश खोज अन्वेषण कर रक्ता है। आंतरिक्ष या उसका भाग किसी राष्ट्र विशेष की शम्पति नहीं है।
3. आंतरिक्ष यात्री शमस्त मानव प्रजाति का प्रतिनिधि माना जाता है, लेकिन किसी भी आंतरिक्ष 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 :-

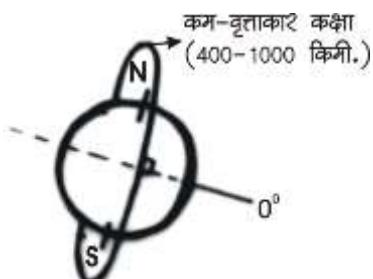
- 1- निम्न भू- कक्षा **NEO (Near Earth Orbit) (200 - 1200km)**
- 2- (मध्य भू-कक्षा) **MEO (Middle Earth Orbit) (2000 - 20000 km)**
- 3- (भू अंकमणकारी) **GEO (Geosynchronous Earth Orbit, (36000 km)**

NEO – शुद्ध शवेद्जन उपग्रह- (ISS - International Space Station)

MEO – गौवहन उपग्रह (GPS)

GEO अंचार उपग्रह एवं मौर्यम उपग्रह

उपयोग के आधार पर कक्षा के प्रकार



1- कक्षा (Orbit) :-

(a) झुकाव कोण (Angle of Inclination) 90°

(b) कक्षा की ऊँचाई = 400-600 km

(c) कक्षीय अवधि (Orbital Period) = 90 Min

(d) दूर संवेदी उपग्रह (Remote Sensing Satellite)

(e) Zooming से विश्लेषण- 10 m से Area भी

(f) PSLV - प्रमोत्र यान

(g) यित्र की गुणवत्ता एवं रिजिल्यूशन 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 गुरुत्वाकर्षण एवं वायुमण्डलीय प्रभाव में रहता है जिससे टूट-फूट की संभावना रहती है।

ii. कक्षीय अवधि कम होने के कारण कक्षीय विचलन की संभावना अधिक होती है। जिसे ठीक करने के लिए ईंधन की अधिक खपत होती है। ईंधन की समाप्ति पर उपग्रह का जीवनकाल खत्म हो जाता है।

- उपग्रह की कक्षा को वृत्तीय बनाए रखना होता है।

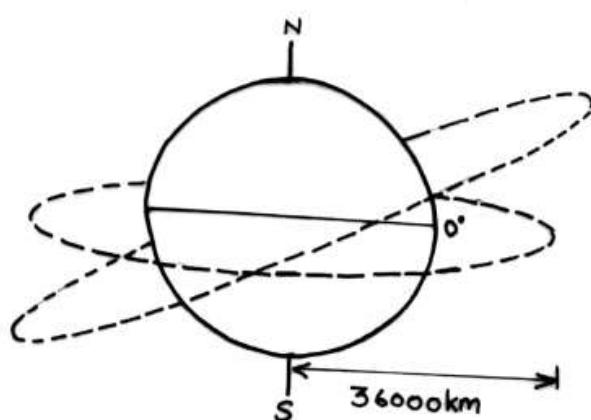
- ऊर्जा के दो स्रोत

(1) Solar Fuel

(2) Liquid Fuel

(h) इस कक्षा में ऊंचाई क्षय के समर्थने अधिक पार्श्व जाती है, क्योंकि उपग्रह की आयु सामान्यतः कम होती है तथा उदाहरण उपग्रह इसी कक्षा में स्थापित किए गए हैं।

2- भू-स्थैतिक कक्षा (Geostationary Orbit) :-



DTH में Equator भारत के South में अतः DTH में Antenna भी South Direc. में

(1) Angle of Inclination (झुकाव कोण)	= 0°
(2) Distance / Height (कक्षीय ऊँचाई)	= 36000 km.
(3) कक्षीय ऊँचाई	= 24 hr.
(4) उपग्रह	= संचार उपग्रह (गगन) (DTH)
	= मौर्यम 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 सेटलाइट प्रमोचन

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

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

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

(3) भू संक्रमणकारी (Geosynchronous Orbit)

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

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

b- Height - 36000 km.

c- कक्षीय ऊँचाई- 24 hr.

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

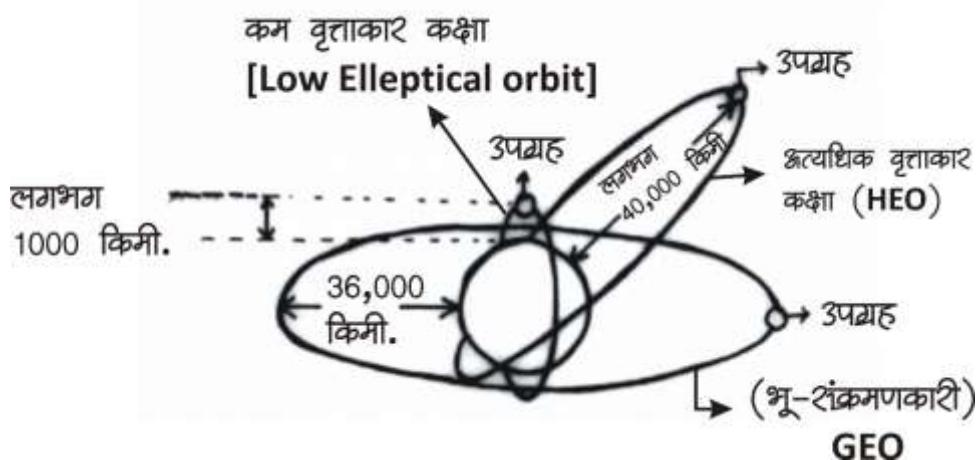
e- प्रमोचनयान - GSLV

f- जीवनकाल - Geo Stationary की तरह

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

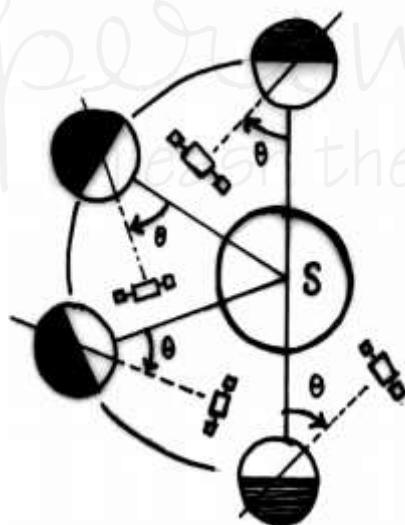
(4) वृत्ताकार कक्षा (Highly Elliptical Orbit) :-

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

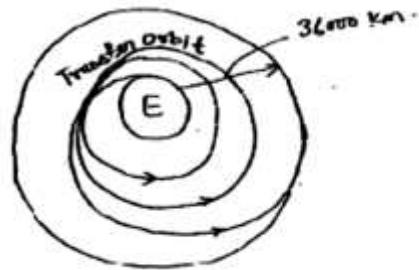
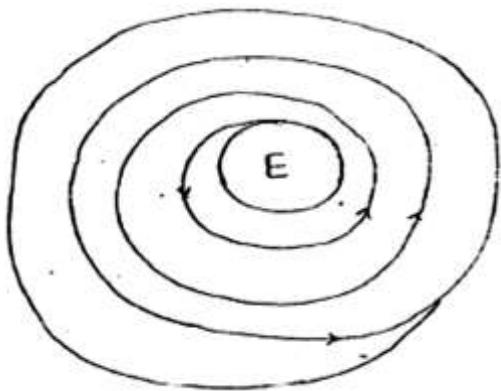


(5) शुर्य समकालिक कक्षा (Sun Synchronous Orbit) :-

1. यह एक प्रकार की ध्रुवीय कक्षा है। Angle of Inclination - 90 डी
2. ऐसी कक्षा में शुद्ध शैवाली उपग्रहों को इथापित किया जाता है। जो हमेशा शुर्य प्रकाशित क्षेत्र (पृथ्वी के) का शुद्ध शैवालन करते हैं, इस कक्षा में उपग्रह के प्रमोचन के द्वारा उपग्रहों की कार्य क्षमता बढ़ाई जाती है।
3. तकनीकी शब्द में शुर्य समकालिक कक्षा का झुकाव शुर्य और पृथ्वी को जोड़ने वाली शीर्षी देखा के शापेक्षा हमेशा समान रहता है।



6- स्थानांतरण (Transfer Orbit) / भूरंकमणकारी स्थानान्तरण कक्षा GTO (Geo Sync Transfer Orbit)



7- दूरी 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 ऊपरी कक्षा की ऊँचाई बढ़ाकर करता है, जिसमें उपग्रह के अनदर मौजूद प्रणोदक (ईंधन) शहायक होते हैं।

प्रमोचनयान Launch Vehicle:-

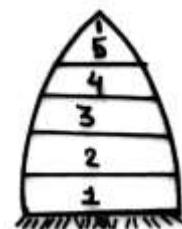
1- SLV (Satellite Launch Vehicle)

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



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

- 5 Stage/ठोक 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।

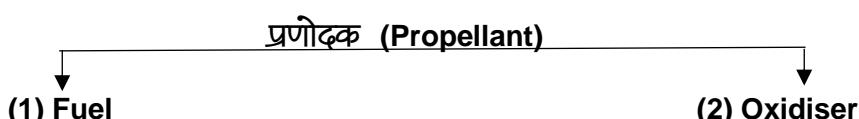


3- ध्रुवीय उपग्रह प्रमोचनयान PSLV (Polar satellite Launch Vehicle)

- 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 विकासित किया है। यह 1750 kg के उपग्रह को Polar Orbit (400 - 600 km) में इथापित कर सकता है।
- प्रथम चरण में ठोस ईंधन एक ग्रिश्चित रूप में डलकर आधिक शक्ति देता है।



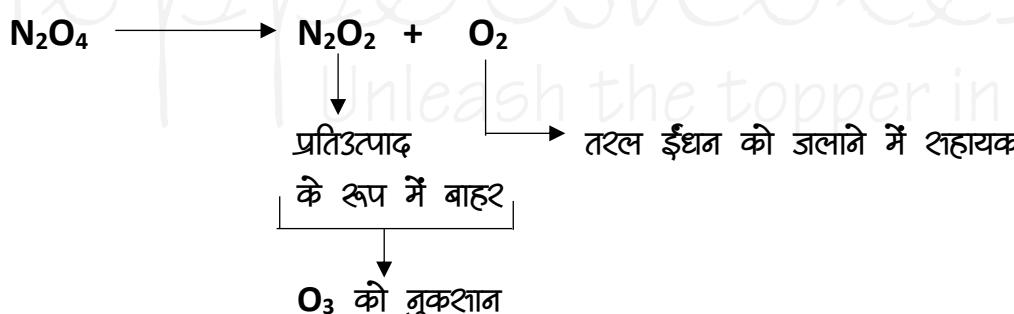
1- ठोस - HTPB (Hydroxy Terminated Poly. Butadiene)

इसमें ऑक्सीजन की आवश्यकता नहीं (शम्मिलित होता है)

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

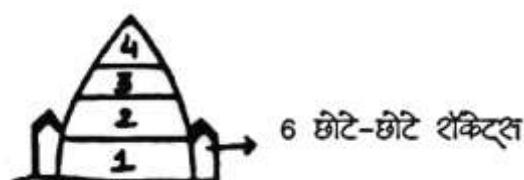
- UMMH (Unsym. Mono Methyl Hydrazine)

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

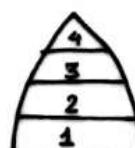


PSLV के प्रकार:-

- 1- PSLV - G प्रारम्भिक इवरथा
4-stage + 6 strap on motor



- 2- PSLV - CA (Care Alone)
4-stage + Without Strap Rockets



3- PSLV - XL प्रारम्भिक अवस्था

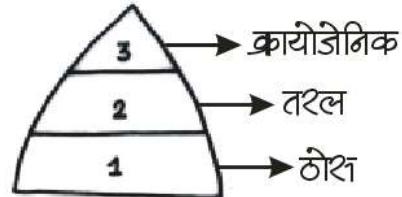
4-stage (PSLV-CA)

6 Strap on Motors



भू-रक्षणकारी उपग्रह प्रमोचनयान

- INSAT-4 Series (4-5 Ton)
- क्रायोजेनिक - H₂, O₂
- MTCR Missile Technology Control Regime
- NPT- परमाणु अपशार शंघि



प्रकार/रूपरेखा

1- GSLV- Mark I -1500Kg. GTO

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

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

LVM III (Launch Vehicle Mark III)



1992 में रूस से क्रायोजेनिक तकनीकी शम्बन्धित करार के बाद भारत ने इस्यां इस तकनीक को विकासित करने का फैसला किया तथा 1994 में इसी महेन्द्रगिरि (तमिलनाडु) स्थित द्व्य प्रणोदक प्रणाली केन्द्र LPSC (Liquid Propulsion System Center - में क्रायोजेनिक उच्च इतरीय कार्यक्रम की शुरूआत की।

इसी कार्यक्रम के तहत अप्रैल 2010 तथा दिसंबर 2010 में इवडेशी क्रायोजेनिक इंजन युक्त GSLV का प्रमोचन किया जाँ असफल रहा।

जनवरी 2014 में GSLV-D5 का असफल प्रमोचन किया गया तिथि में इवडेशी क्रायोजेनिक इंजन CE-7.5 का प्रयोग किया गया था। इसके द्वारा भारत ने GSAT-14 नामक शंचार उपग्रह को असफलतापूर्वक कक्षा में स्थापित किया।

इसी असफल प्रमोचन के बाद भारत विश्व का छठा देश बना तिथि के 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 Series 4 के हैं तिथि का प्रमोचन GSLV-II के रूपरेखा से नहीं किया जा सकता है। इसके लिए ISRO GSLV के नवीनतम रूपरेखा GSLV Mark III का विकास कर रहा है तिथि में शक्तिशाली क्रायोजेनिक इंजन CE-20 का प्रयोग किया जायेगा।

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

इसी प्रायोगिक उड़ान की मिसन विशेषताएँ हैं-

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

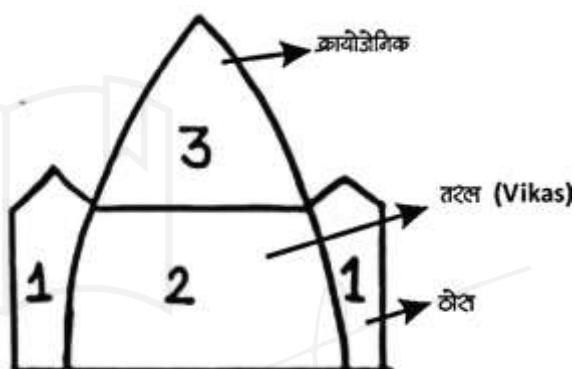
[Crew Module- मानव को ८५ कर अंतरिक्ष में भेजना]

[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 उड़ान 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 ल्तर पर किया गया। इस परीक्षण के दौरान 800 लैंकण्ड तक क्रायोजनिक इंजन को चलाया गया, C.E. 20 क्रायोजेनिक इंजन का उपयोग GSLV Mark III में किया जाएगा।

GSLV Mark III 3 Stage / 2 Boosters

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



क्रायोजेनिक इंजन तकनीक

1. क्रायोजेनिक प्रणोदक-

↓
इंधन, औक्सीकारक क्रायोजेनिक

H₂ (1) O₂(1)
-253°C -183°C

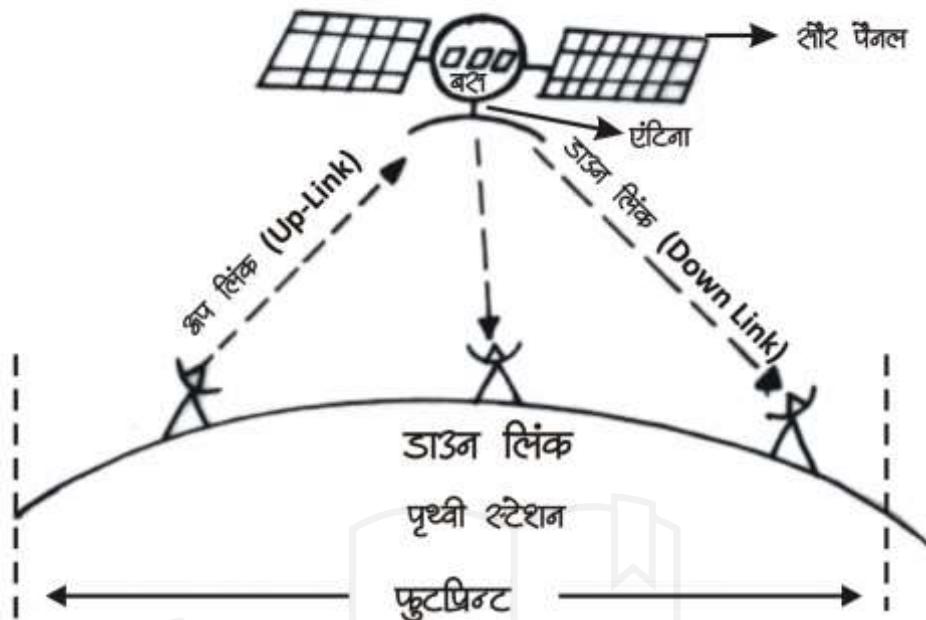
क्रायो शब्द का मतलब अत्यन्त निम्न तापक्रम से है। क्रायोजेनिक प्रणोदक में तरल हाईड्रोजन (- 253°C) का प्रयोग ईंधन के रूप में तथा तरल औक्सीजन का प्रयोग औक्सीकारक के रूप में किया जाता है।

क्रायोजेनिक तकनीक से जुड़ी चुनौतियाँ :-

अत्यन्त निम्न तापक्रम तथा उच्च दाब से अविविधत निम्न चुनौतियाँ हैं, जैसे:-

- इस तापमान पर ईंधन और औक्सीकारक का शंखण तथा इसके लिए विशिष्ट मिश्रधातु के प्रयोग से ईंधन टैंक का निर्माण करना।
- अत्यधिक उच्च दाब पर ईंधन तथा औक्सीकारक को दहन कक्ष तक पहुंचाने के लिए अतिरिक्त पम्प का निर्माण करना।
- दहन कक्ष का ऐसा डिजायन जो एक शाथ अति निम्न तथा दहन के बाद अति उच्च तापमान को शह रक्के।
- उचित अनुपात में ईंधन एवं औक्सीकारक का मिश्रण तैयार हो जिससे विस्फोट की अंभावना को खत्म किया जा सके।

उपग्रह Satellite



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

2- ट्रान्सपोर्डर (Transmitter Resaponder) :-

- यह एक रेडियो थंकेतक है। जिसके द्वारा जमीनी केन्द्र और उपग्रह के बीच समर्पक स्थापित किया जाता है। यह एंटीना और इटर ऐ त्रुटकर यूक्म तंत्रो के माध्यम से Telemetry कार्य करता है।
- 3- तरल ईंधन और मोटर :- इसकी लाहायता से उपग्रह अपने वृत्तीय पथ को बनाए रखता है।
- 4- कम्प्यूटर उपग्रह के सभी क्रियाकलापों का नियंत्रण करता है।

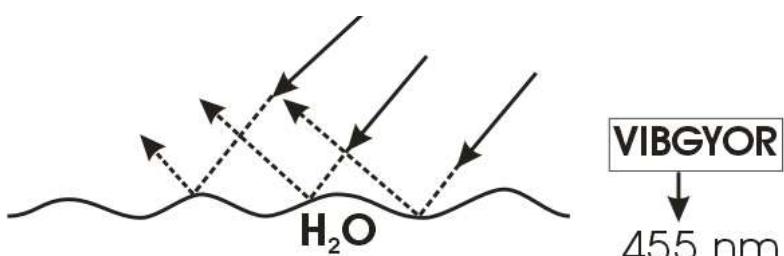
उपयोग Application :-

1- कुदूर शिवेद्दन (Remote Sensing) :-

1. किसी वस्तु के समर्पक में आए बिना उस वस्तु के भौतिक एवं राशायनिक गुणों का पता लगाना। कुदूर शिवेद्दन कहलाता है। इस क्रिया के दौरान कुदूर शिवेद्दि उपग्रह विभिन्न प्रकार की तंत्रो का आदान-प्रदान करते हैं, तथा किसी क्षेत्र विशेष से परावर्तित तंत्रो के आधार पर उस क्षेत्र में गौजूद तत्वों के राशायनिक एवं भौतिक गुणों का पता लगाया जाता है।

प्रकाश भी एक वैद्युत चुम्बकीय तरंगों हैं -

रमन प्रभाव :-



Payload – कैमरा (दृश्य शैवेदक) - Passive

रडार (SAR - Synthetic Aperture Radar) - Active

सुदूर शैवेदन के प्रकार :-

1. निष्क्रिय सुदूर क्षेत्र का सुदूर शैवेदन

शंवेदन मूलरूप के प्राकृतिक प्रकाश (Sun Light) पर निर्भर करता है। यह शूर्य के प्रकाश जो पृथ्वी की ओर से परावर्तित उपग्रह तक पहुँचाता है, उसके माध्यम से सुदूर शैवेदन करता है, यह छवरकत किरणों के प्रति भी शैवेदी होता है। शैवेदी उपग्रह का नीतिभार कैमरा (दृश्य शैवेदक) होता है। ऐसे उपग्रह शिर्फ शूर्य 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 तर्थीर प्राप्त की जा सकती है।

2. अक्रिय सुदूर शैवेदन (Active Remote Sensing) :-

यह सूक्ष्म तंरंग आधारित सुदूर शैवेदन है। इसका मुख्य नीतिभार (SAR) होता है। सूक्ष्म तंरंगों की शैवेदन क्षमता छांडिक होने के कारण यह दिन-शत तथा कभी मौसम में उन्नत शंकेत प्राप्त कर सकता है, और इससे प्राप्त तर्थीर या छाँकड़े बहुप्रयोगी होते हैं।

अक्रिय सुदूर शैवेदी उपग्रह शूर्य के प्रकाश पर निर्भर नहीं होते हैं, बल्कि उपग्रह इव्यं राडार के द्वारा सूक्ष्म तंरंगों दृश्यता पर छोड़ता है और परावर्तित सूक्ष्म तंरंगों को प्राप्त करता है, जिसके आधार पर सुदूर शैवेदी छाँकड़े प्राप्त होते हैं।

भारत के सुदूर शैवेदी उपग्रह :-

वर्तमान में भारत के पास कुल 11 सुदूर उपग्रह कार्यरत हैं। भारत विश्व के लिए बड़े नागरिक सुदूर शैवेदी उपग्रह लग्न 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 मानवित्रण 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 संलग्न शैवेदन से सम्बन्धित क्षेत्रों में छाँकड़ों को एकत्रित करने में किया जाता है।

(3) Ocean Satellite

इसका उद्देश्य समुद्र के चित्रण एवं सर्वेक्षण के लिए मुख्य उद्देश्य शागर की ओर सापमान शागरों के ऊपर जलवाष्प की मात्रा शागरों की महर्षी शागरीय पारिस्थितिकी का छव्ययन करना है।

(4) RISAT :-

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

(5) Megha Tropiquesa :- 2011

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

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

1. यह भारत व फ्रांस का शंखुक्त उपग्रह मिशन था, जिसे PSLV के द्वारा प्रमोचित किया गया। ARGOS - लमुद्र की शतह से शूचना देता है। उपग्रह को उपग्रह से जहाज/शंखथा ALTIKA - लमुद्र की शतह की ऊँचाई को मापता है।
 2. SARAL का गतिशार ARGOS तथा ALTIKA है।

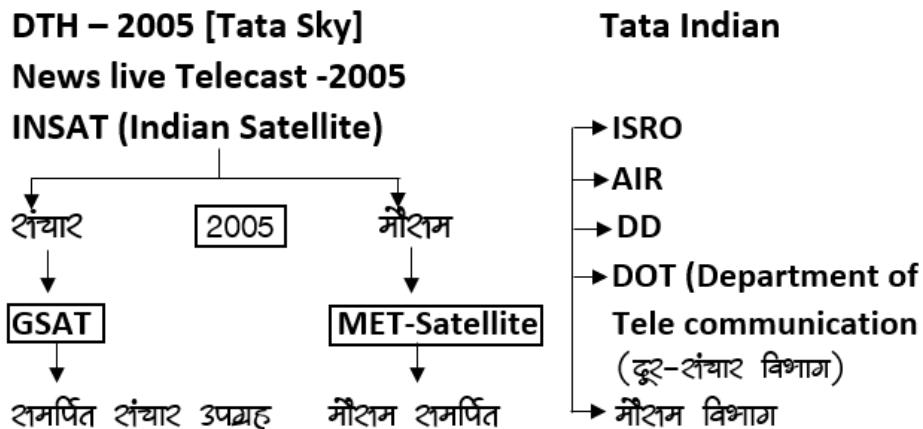
ARGOS - इसके द्वारा शमुद्र की शतह से विभिन्न प्रकार के झाँकड़ों को प्राप्त किया जाता है, यह वर्तुतः एक रेडियो ट्रान्समीटर है।

ALTIKA - यह एक आल्टीमिटर है जिसके द्वारा शम्ख की तेह की ऊँचाई मापी जा सकती है।

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

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

रांचीर उपग्रह (Communication Satellite):



प्रमोचन के प्रारम्भिक दौर में INSAT नामक बहुउद्देशीय उपग्रह प्रणाली की शुरूआत की गई जिसमें शंचार नीतिभार एवं मौसम अवेदक (Weather Sensor) दोनों ही शामिल किए गए। ऐसे उपग्रह निम्न विभागों को शाहायता 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 समर्पित शंचार उपग्रह GSAT की शुरूआत की गई, जिसमें रिफर्स शंचार नीतिभार ही लगे होते हैं, शाथ-शाथ मौसम अवधारणी अध्ययन को जारी रखने के लिए मौसम उपग्रह MET-Sat (समर्पित मौसम उपग्रह) को प्रमोचित किया गया। उपग्रहों का नीतिभार ट्रान्सपोन्डर होते हैं ऐसे ट्रांसपोडर को व्यवसायिक ट्रान्सपोन्डर कहते हैं।

ट्रान्सपोन्डर

		Band Width
S band :	2GHz – 4 G.Hz (2×10^{12} - 4×10^{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 आवंटन 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 शब्द से बड़ा शंचार उपग्रह कम्ती हैं जिसमें कुल 12 उपग्रह शामिल हैं।

जैसे:-	INSAT- 3A, 3C, 3E	= 3	195 ट्रान्सपोन्डर इसमें GSAT 16 के 48 ट्रान्सपोन्डर शामिल नहीं हैं।
	INSAT- 4A, 4B, 4CR	= 3	
	GSAT- 8, 10, 12	= 3	
	GSAT- 7, 14, 16	= 3	

↓ ↓ ↓
 2013 2014 2015

GSAT-7 :- यह भारत का प्रथम प्रतिरक्षा उपग्रह है, जिसे नौसेना को समर्पित किया गया है। इसके सभी शंचार ट्रान्सपोडर नौसैनिक जहाज, बेंडों तथा उनसे उड़ने वाले युद्धक विमान के बीच शंचार सम्पर्क स्थापित करता है। नौसेना में इसे रकमनी के नाम से जाना जाता है। इसी शृंखला में **GSAT-7A** 2015 में प्रमोचित कर दिया गया, जिसने नौसैनिक शंचार क्षमताओं को और बढ़ाया।

GSAT-14 :- यह भारत का पहला शंचार उपग्रह है, जिसे द्विदेशी क्रायोजेनिक इंजन का पूर्ण द्विदेशी **GSLV-D-5** के द्वारा कक्षा में स्थापित किया गया। यह उपग्रह दूरस्थ शिक्षा तथा दूरस्थ चिकित्सा डॉटेक्नोलॉजीज में महत्वपूर्ण भूमिका निभाता है।

GSAT-16 :- यह भारत का नवीनतम दूरस्थ उपग्रह है, जिसे दिसंबर 2014 में फ्रांस के एरियन-5 के द्वारा प्रमोचित किया गया। इसमें कुल 48 शंचार ट्रान्सपोडर लगाए गए हैं, जो भारत द्वारा छोड़े गए ऊब तक की आधिकतम ट्रान्सपोडर शंख्या है।

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 शेवाओं, ट्रान्सपोडर 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)

कार्यशृंखला

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) – कार्यशृंखला

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

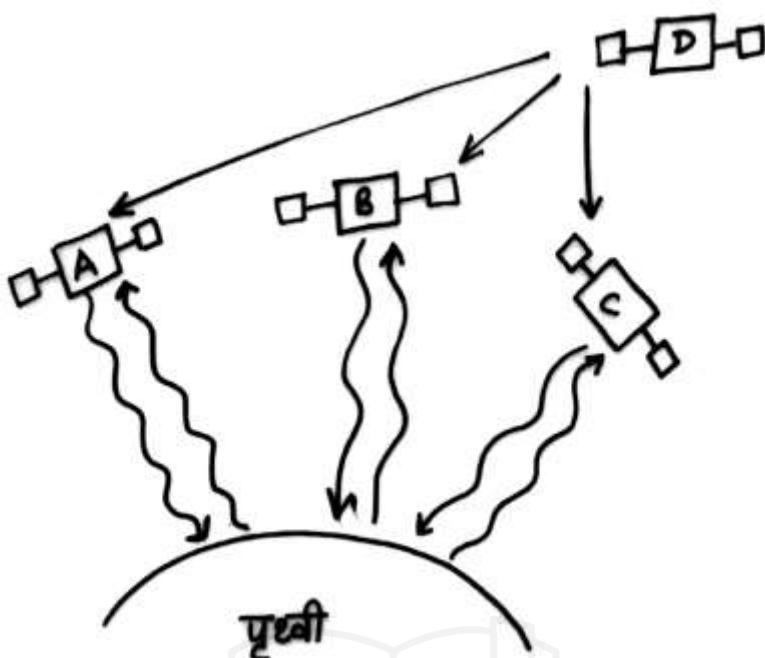
- a) GAGAN (India)
- b) QZS (Japan)

विकासाधीन

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

यह वैश्विक रूपरेखा की उपग्रह नौवहन प्रणाली है जिसका विकास मुख्य रूप से ईन्यू 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 स्थापित किया जाता है। वर्तमान में 32 GPS उपग्रह मध्यम भू-कक्षा में स्थापित हैं।



GPS या नौवहन प्रणाली के द्वारा किसी GPS ग्राही की स्थिति का पता लगाने के लिए कम से 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 एयरोसेप्ट्रिक प्रतिरक्षा बल) के द्वारा किया गया। इसका विकास कार्य 1976 में शुरू हुआ लेकिन यह प्रणाली 2011 में वैश्विक स्तर पर काम करने के लिए शुरू हुई।

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

GLONASS प्रणाली में 31 Satellite शामिल हैं।

c- गैलिलियो :- इसका विकास यूरोपियन स्पेश एंजेसी 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 प्रमोन्यित 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 शंचार उपग्रह में लगा देंगे</p> <p>GSAT-8 GSAT-10 GSAT-15 } २थापित (दूसरे देशों की शहरायता भी करेगा)</p>	<p>शात उपग्रह</p> <pre> graph TD SD[Shat Upgrah] --> S4[4] SD --> S3[3] S4 --> Geo1[Geo] S3 --> Geo2[Geo] </pre>