

**Secrétariat**Distr.: Générale
15 juin 1999Français
Original: Anglais

**Comité des utilisations pacifiques
de l'espace extra-atmosphérique****Renseignements fournis conformément à la Convention
sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace
extra-atmosphérique****Note verbale du 3 juin 1999 adressée au Secrétaire général par la Mission
permanente de l'Inde auprès de l'Organisation des Nations Unies
(Vienne)**

La Mission permanente de l'Inde auprès de l'Organisation des Nations Unies (Vienne) présente ses compliments au Secrétaire général et a l'honneur, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique*, de lui communiquer des renseignements concernant les satellites INSAT-2E et IRS-P4 (voir l'annexe).

* Résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe, du 12 novembre 1974.

Annexe

Renseignements concernant les lancements spatiaux effectués par l'Inde*

Nom de l'État qui effectue le lancement:	Inde	
Désignation ou numéro d'immatriculation de l'objet spatial:	INSAT-2E	
Date et lieu du lancement:	Lanceur:	Arianespace, vol 42P
	Date:	3 avril 1999
	Lieu:	Centre spatial guyanais (CSG) Kourou (Guyane française)
Orbite:	Orbite géostationnaire	
Principaux paramètres de l'orbite:	Longitude:	83±0,1 degrés Est
	Période nodale:	1 436 minutes
	Inclinaison:	< 0,1 degré
	Apogée:	42 188 kilomètres
	Périgée:	42 142 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	INSAT-2E est un satellite multifonction qui fournit les services suivants:	
	Télécommunications intérieures et internationales	
	Diffusion de programmes radio et télévision	
	Services météorologiques	

* Les renseignements sont reproduits tels qu'ils ont été reçus.

Nom de l'État effectuant le lancement:	Inde	
Désignation ou numéro d'immatriculation de l'objet spatial:	Satellite indien (IRS-P4) de télédétection (Oceansat-1)	
Date et lieu du lancement:	Lanceur:	Lanceur de satellites sur orbite polaire (PSLV-C2)
	Date:	26 mai 1999
	Site:	Base de lancement de Sriharikota [SHAR] (Inde)
Principaux paramètres de l'orbite:	Apogée:	733,9 kilomètres
	Périgée:	717,5 kilomètres
	Inclinaison:	98,385 degrés
	Période de l'orbite:	99,43 minutes
Fonction générale de l'objet spatial:	Le satellite indien de télédétection (IRS-P4) transporte un capteur de la couleur de l'océan (charge utile) et un radiomètre à balayage hyperfréquences multibande. Le capteur fournit des données sur les propriétés optiques des pigments du phytoplancton, des matières solides inorganiques en suspension et des substances jaunes de l'océan. Le radiomètre opère dans quatre fréquences et mesure des paramètres géophysiques tels que la vapeur d'eau atmosphérique, la température à la surface de la mer, les précipitations en mer, les vents de surface en mer, etc.	
Autorité compétente:	État indien	