



---

**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 datée du 26 novembre 2015 adressée au Secrétaire  
général par la Mission permanente du Royaume-Uni de  
Grande-Bretagne et d'Irlande du Nord auprès de l'Organisation  
des Nations Unies à Vienne**

La Mission permanente du Royaume-Uni de Grande-Bretagne et d'Irlande du Nord auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne a l'honneur de transmettre, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique (résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe), les données ci-après sur l'objet spatial DeorbitSail (voir annexe).



## Annexe

### Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par le Royaume-Uni de Grande-Bretagne et d'Irlande du Nord\*

#### DeorbitSail

#### Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale:	2015-032E
Nom de l'objet spatial:	DeorbitSail
État d'immatriculation:	Royaume-Uni de Grande-Bretagne et d'Irlande du Nord
Autres États de lancement:	Inde
Indicatif national/numéro d'immatriculation utilisé par l'État d'immatriculation:	40719
Date et territoire ou lieu de lancement:	10 juillet 2015 à 16 h 28 mn UTC Satish Dhawan Space Centre, Sriharikota (Inde)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	97,63 minutes
Inclinaison:	98,039 degrés
Apogée:	657 kilomètres
Périgée:	635 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Le projet DeorbitSail est un projet mené en collaboration en vue de construire un satellite de la taille d'un CubeSat 3U doté d'une voile déployable permettant une désorbitation rapide. La capacité de désorbitation du satellite DeorbitSail provient d'une augmentation de la traînée aérodynamique moyennant le déploiement d'une voile de grande surface en orbite terrestre basse. Le concept que nous proposons prévoit que le satellite revienne sur terre et se consume

\* Ces renseignements ont été communiqués au moyen du formulaire établi conformément à la résolution 62/101 de l'Assemblée générale; leur présentation a été modifiée par le Secrétariat.

progressivement dans l'atmosphère  
à mesure que son altitude diminue.  
Le projet est financé par le  
septième programme-cadre de  
recherche et de développement  
technologique de la Commission  
européenne, connu sous  
l'appellation FP7.

**Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur  
inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Site Web: [www.surrey.ac.uk/ssc/research/space\\_vehicle\\_control](http://www.surrey.ac.uk/ssc/research/space_vehicle_control).

---