

# **Autonomie et sécurité des satellites**

**Quelques règles de base pour la conception et les opérations**

**Dominique SÉGUÉLA**

**04 Juin 2012**

### Pas de maintenance en vol, ni préventive ni corrective

- l'architecture (fonctionnelle et matérielle) doit permettre des actions correctives
  - ◆ éléments redondants, Xstrapping,...
- contournements parfois possibles par modification du logiciel de vol

### Une opérabilité limitée

- commandabilité limitée et observabilité parfois indirecte
- bien prévoir les points de mesures et de commande
  - ◆ utilisés à bord et/ou au sol
- visibilités discontinues
  - ◆ pas de possibilité de réaction rapide via une boucle sol

### Des coûts élevés

- coût des satellites et des lancements
- problématique des débris

### Pas de place pour l'improvisation

- risque de situation non contrôlée et irréversible conduisant à la perte du satellite
- procédures validées exhaustivement et gérées en configuration
- entraînement des opérateurs

## Tous les satellites doivent être capables

- de détecter une panne de façon autonome
- de prendre une décision en fonction
  - ◆ de la nature de la panne
  - ◆ de son impact sur l'accomplissement de la mission
  - ◆ de son impact sur la sécurité du satellite

La décision dépend du niveau d'autonomie donné au satellite

Principe de base : on ne traite que les pannes « simples »

- on fait l'hypothèse que 2 événements indépendants ne peuvent pas se produire au même endroit au même moment (*probabilité quasi-nulle*)
  - ◆ l'AMDEC identifie les pannes (y compris celles de mode commun)

La FDIR Système est distribuée entre le Sol et le Bord

Le rôle de la FDIR Système est :

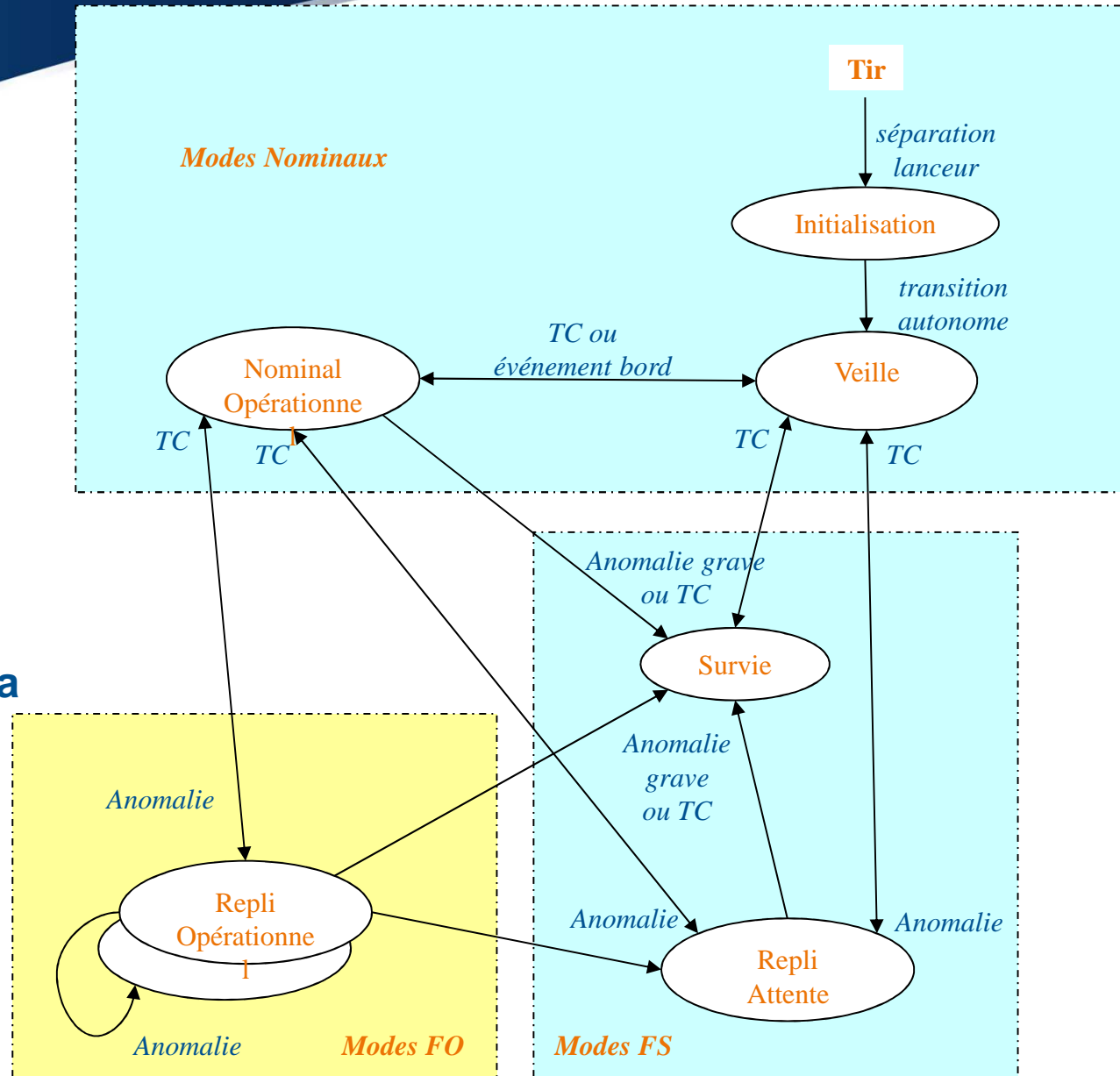
- la surveillance des paramètres et du fonctionnement
- la détection des anomalies
- le déclenchement éventuel d'actions (réponses), pour isoler l'anomalie
- la reconfiguration éventuelle des ressources actives
- le redémarrage, autonome ou pas, des fonctions
- les comptes-rendus du bord vers le sol

La surveillance et le gestion des anomalies et des pannes du Système ont :

- un objectif de robustesse, par la surveillance et gestion des anomalies de fonctionnement
- un objectif de performance par surveillance et gestion des anomalies sur des données (perte de données, perte de performances)

En général la priorité est donnée à l'objectif de robustesse, dont dépend le succès de la mission.

**Exemple de diagramme des modes, des transitions et de la FDIR**



FO = Fail-Operational  
FS = Fail-Safe

## Niveau 4 : Alerte (*grave*) matériel

- passage en mode survie

## Niveau 2/3 : Perte de performance

- passage en mode dégradé

## Niveau 1 : Equipement / Instrument

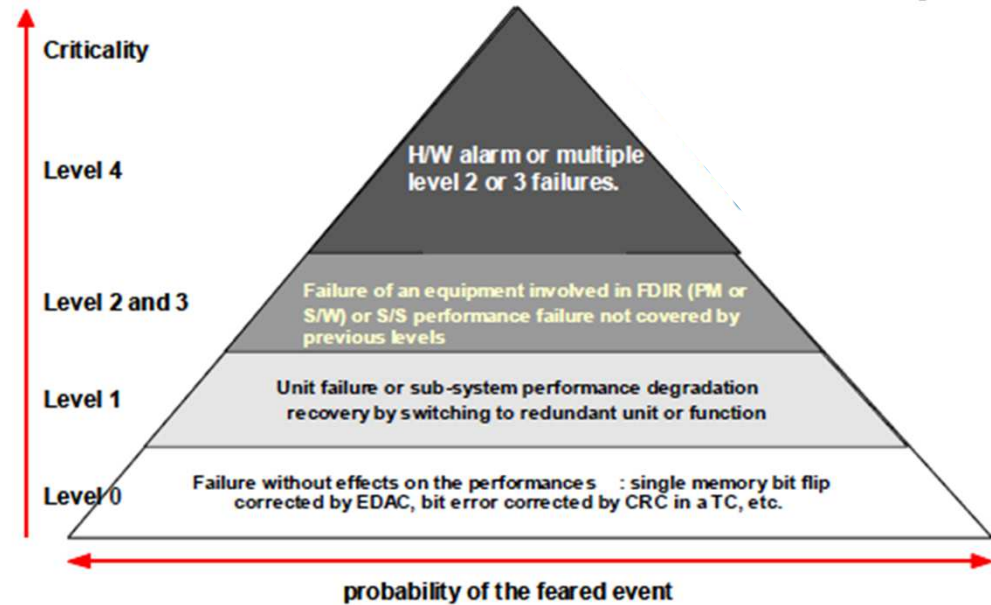
- passage sur équipement/instrument redondant

## Niveau 0 : interne équipement

- correction interne (transparente)

## Mode survie

- le satellite est dans un état stable
- il peut y rester plusieurs jours sans dégradation
- seules les fonctions minimum sont assurées, avec des ressources aussi indépendantes que possible du mode normal
  - ◆ senseurs, actionneurs, logiciel,...
- la sortie de survie est gérée par le centre de contrôle



## Niveau 0

- pannes détectées et corrigées localement et immédiatement, sans effet sur les performances
- entièrement décentralisé au niveau équipement (matériel ou logiciel)

## Niveau 1

- pannes équipement corrigées par une commutation sur l'équipement ou la fonction redondante
- distribué au niveau équipement : détecté par l'équipement (implémentation matérielle), passivation réalisée par le logiciel centralisé qui gère la configuration des équipements

## Niveau 2

- anomalies vues au niveau des chaînes fonctionnelles
- détectées et passivées par le logiciel applicatif de la chaîne fonctionnelle → changement de mode
  - ◆ chaîne fonctionnelle centralisée dans le calculateur central → traitement de l'anomalie de façon centralisée
  - ◆ chaîne fonctionnelle décentralisée dans un équipement dédié → traitement de l'anomalie par cet équipement de façon décentralisée

## Niveau 3

- anomalies majeures affectant le calculateur central
  - ◆ détection des anomalies matérielles par le watchdog HW (régulièrement réarmé par le logiciel central)
  - ◆ détection des anomalies logicielles réalisée par le watchdog SW
  - ◆ passivation réalisée par le module de reconfiguration, qui pour des raisons de sûreté de fonctionnement, est entièrement matériel

## Niveau 4

- alarmes système ou accumulation d'anomalies de niveau inférieur
- générées de façon décentralisée (décharge batterie signalée par le système de puissance, dépointage anormal détecté par le SCAO, etc ...)
- entièrement traitées par le module de reconfiguration (matériel) → passage en survie

## Urgence

- toute panne qui compromet à court terme la bonne santé du satellite doit être détectée et passivée à bord en autonome
  - ◆ passivation = suppression des effets de la panne

## Type de mission et exigences de disponibilité

- un système de télécommunication doit demeurer opérationnel en toutes circonstances
  - ◆ le satellite doit rester « fail-op » : coût ↗ et complexité ↗
- les missions d'observation de la Terre et les missions scientifiques sont moins exigeantes en disponibilité
  - ◆ on privilégie la robustesse du satellite et on accepte d'interrompre la mission

## Phases de vie

- « fail safe » en routine
- « fail op » dans certaines phases critiques
  - ◆ ex : insertion dans l'orbite martienne



### Validation

- logiciel de vol plus complexe, combinatoire plus importante
- validation plus longue et plus complexe
- ↳ coût à comparer aux gains obtenus par l'autonomie
  - ◆ disponibilité, efficacité

### Maîtrise du système

- connaître en permanence l'état du satellite
  - ◆ comprendre les décisions prises à bord
- pouvoir désactiver et/ou modifier facilement les mécanismes bord
  - ◆ correction d'erreur, évolution de l'environnement (ex: panne permanente)
- maintenir les compétences des opérateurs

 N'implanter à bord que des mécanismes simples et robustes

On privilégie la robustesse (cas d'un satellite d'observation de la Terre) → logique de « fail-safe »

- panne affectant uniquement la charge utile
  - ◆ la mission est interrompue
  - ◆ le satellite reste dans un état nominal
  - ◆ le segment sol investigate, corrige et reprogramme la mission
- panne affectant la plateforme
  - ◆ la mission est interrompue
  - ◆ si niveau 1, le satellite passe sur l'équipement redondant et reste en mode nominal
    - » le segment sol reprogramme la mission
  - ◆ si niveau 2 ou 3 (ou niveau 1 persistant), le satellite passe sur un mode de repli
  - ◆ si niveau 4, le satellite passe en survie
  - ◆ si niveau >1, le segment sol investigate, corrige et passe le satellite en mode nominal

On privilégie la disponibilité mission → logique de « fail-op »

- équipements en redondance chaude
- poursuite de la mission, éventuellement en mode dégradé

C1

## Diapositive 10

---

**C1**

Avez-vous des infos sur le traitement de la FDIR sur les satellites de télécom commerciaux ?

CNES; 23/05/2012