Independent Administrative Institution Electronic Navigation Research Institute



平成22年度 電子航法研究所研究発表会 (2010年6月4日)



### ニッ森 俊一\* 河村 暁子\* 米本 成人\* 日景 隆\*\* 野島 俊雄\*\* \*機上等技術領域 \*\*北海道大学 大学院情報科学研究科



#### ■ 研究背景と目的

- 航空機の電磁干渉(EMI)問題
- 大規模電磁界数値解析法
  - > スーパーコンピュータの適用と大規模対象の計算方法
- 航空機内部の電磁界解析例
  - ▶ 数値解析モデル
  - ▶ 解析結果例
- まとめと今後の予定







- 航空機内における電磁環境についての研究状況
  - > 航空機内での,一部の携帯電子機器(PED)の使用制限
  - > 電子航法研究所では最近のPEDについて放射電磁波の調査と、それらの機上装置への干渉に関する分析・評価を実施

○ 航空機内の電磁干渉障害に関する調査(平成10年~)

<u>433 MHz帯アクティブIC タグによる航法装置等への電磁干渉に関する調査</u> (<u>平成18年, 19年)</u>

航空機内外での電波の強さ、PEDからの機上無線装置に回りこむ電波の強さ(経路損失)を測定評価

航空機内外における電波の強さ等、電磁環境を数値解析で推定

<u> 新造機のEMI評価の簡略化</u>

<u>干渉発生メカニズム等の詳細な電波のふるまいの検討</u>





## <u>電磁界数值解析法</u>

- 時間領域差分法(Finite-difference time-domain method, FDTD法)
  - マクスウェルの方程式(電波のふるまいを表す式)を時間領域で計算
  - > 計算対象(解析領域)を微少空間(Yeeセル)に分割し,電磁界の時間応答を得る



「正確な結果を得るためには、セルサイズを十分に小さくすること(波長比10分の1以下)が必要 、航空機のような大規模な解析モデルの場合、セル数が増大し、最新のPCでも解析不可能

大規模モデルを解析するため、スーパーコンピュータを適用



# スーパコンピュータとは①

### 数値解析用スーパコンピュータ(HITACHI SR11000/K1)



	演算性能 (計算の速さ)	主記憶容量 (計算の大きさ)	
スーパコンピュータ(全体)	5.4 Tflops	5 TB	
スーパコンピュータ(1ノード)	0.13 Tflops	128 GB	
通常のパーソナルコンピュータ	∼0.05 Tflops	~8 GB	~~~





スーパコンピュータとは2



6/15



R<sup>I</sup> Independent Administrative Institution Electronic Navigation Research Institute



### ■ ボーイング社製777-200を解析対象とする場合





RI Electronic Navigation Research Institute



■ モデル概観



8/15

NRI Independent Administrative Institution Electronic Navigation Research Institute



■ 数値解析パラメータ

> 携帯電話端末で用いられる周波数を想定

> 解析領域を均等に6分割して計算

セル数	673×673×5298 (x, y, z)	
セルサイズ	1 cm 間隔	
周波数	810.05 MHz	
必要メモリ	720 GB(120 GB×6ノード)	
アンテナ	2分の1波長ダイポールアンテナ	
	入力電力 0.1 W	

6.4 m





# <u>ポインティングベクトルー次元分布の推定例</u>







### B777-200機内電界測定状況



アンテナの向き(偏波),高さ、位置を変えながら測定を実施





Independent Administrative Institution **Electronic Navigation Research Institute** 



電界強度振幅の絶対値(主偏波:y軸方向)

- ▶ 前述のボーイング社製777-200機内電界測定結果と比較
- > 水平面高さ1 mにおける機内電界値



14/15





まとめ

大規模電磁界数値解析を用いた航空機電磁環境推定法

航空機内外における電波の強さ等,電磁環境を数値解析で推定可能な場合, 新造機のEMI評価の簡略化,および<u>干渉発生メカニズムの詳細検討</u>が期待

大規模な問題を多分割して並列化し,複数ノードで計算可能な <u>スーパーコンピュータを用いることで,高精度かつ高速な数値解析</u>を実現

大型航空機の数値解析結果から,<u>航空機内部の定在波発生</u>や <u>電界強度の細かな変動</u>等の詳細な分布を取得可能であることを確認

- 今後の予定
- » 航空機モデルの材料パラメータおよび機内構造の詳細検討
- ▶ 解析結果と測定結果の比較検討を行い,解析精度向上

