

第7回NCESシンポジウム

衛星搭載ネットワーク・ソフトウェア アーキテクチャの構築

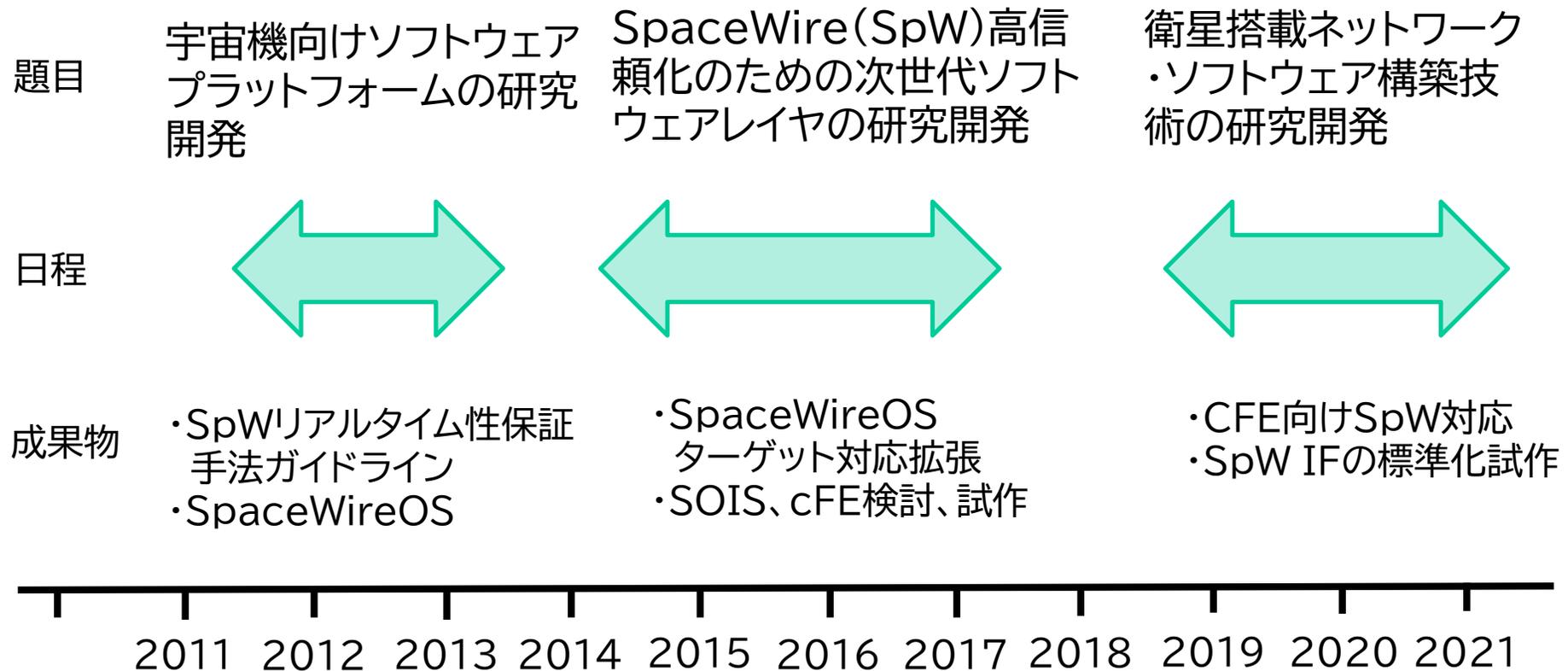
名古屋大学 大学院情報学研究科
附属組込みシステム研究センター
研究員 高田 光隆

目次

1. JAXAとの共同研究の取り組み
2. 宇宙機向けソフトウェアアーキテクチャ(SpaceWireOS)
3. ESA,NASAによる標準インタフェースとプラットフォーム実装(SOIS、cFE/CFS)に関する調査と検討
4. 民生機器(RaspberryPi)を用いたSpaceWire環境の構築
5. 車載向けソフトウェアプラットフォームとの比較
6. 今後の取り組み

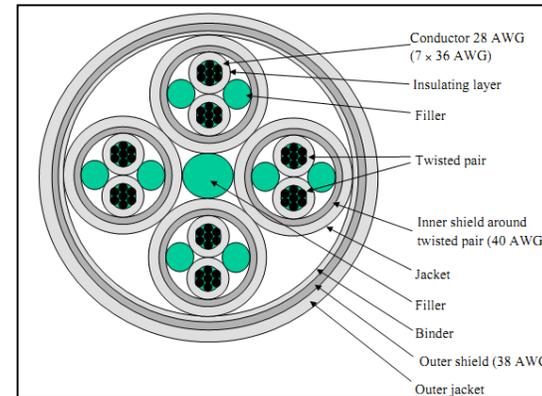
JAXAとの共同研究の取り組みと成果

JAXAとの協力協定に基づきスペースソフトウェアプラットフォーム連携
研究開発拠点をNCESに設置(2011)



SpaceWireの特徴(1/2)

- 宇宙機内の機器間データ通信インターフェース規格
 - ESA(欧州宇宙機関)がIEEE1355規格をカスタマイズして提案(1994) (ECSS-E-ST-50-12C)
 - LVDSによるノイズに強い高速シリアルライン
- 幅広い転送速度(2-400Mbps)
 - データ転送レートが可変
- 可変長のパケットサイズ
 - データサイズの規定は無い
- 簡単なプロトコル(省リソース, 省電力)
 - FPGA実装のノードやルータも多数
- 中大型衛星では採用が進んでいる(大型のSmallSatでも搭載が始まっている)



SpaceWireの特徴(2/2)

- タイムコードによるノード間の時刻同期
- メッシュ型のネットワーク
 - 冗長経路を持つことで通信の障害耐性が強い
 - ノードを組み上げていくときに柔軟なネットワークが不可欠
- ワームホールルーティング ルータを介して接続
 - ルータ内のルーティング遅延がほとんどない
 - **しかし一度パケット衝突が発生すると、ネットワークをブロックする恐れ**

大きな
問題点

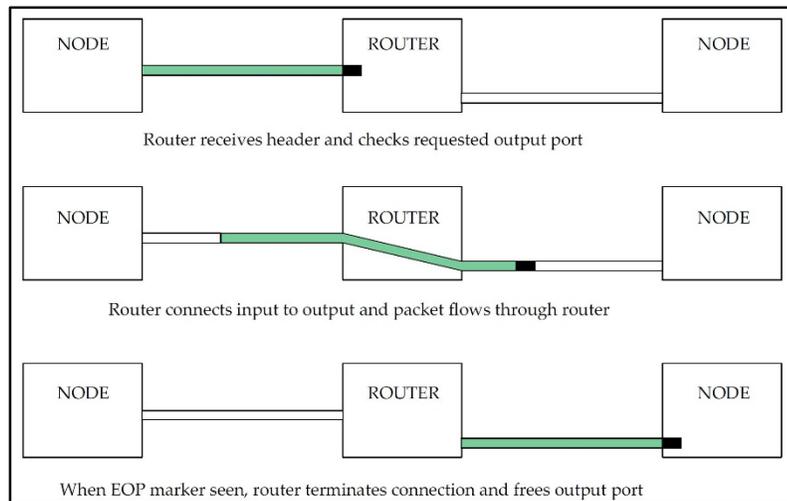


図.ワームホールルーティングの例(ECSS-E-ST-50-12Cより)

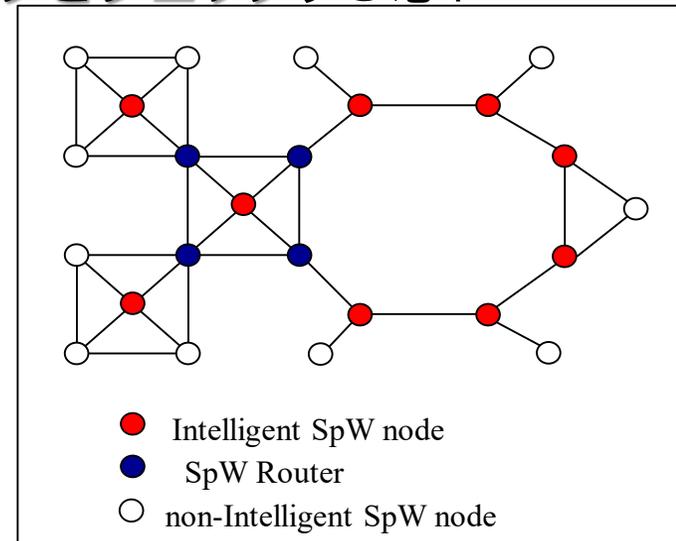


図.SpaceWireネットワーク構成例

SpaceWire OS

SpaceWireを用いた通信アプリケーションの開発において、
リアルタイム性を確保し、簡便に作成できるソフトウェアプラットフォームを構築を目指す

1. 高信頼なリアルタイムOS

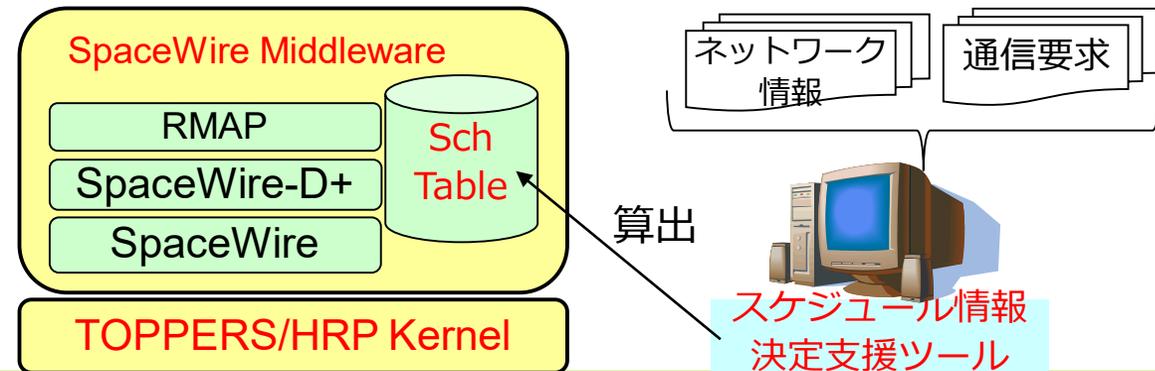
- TOPPERS/HRPカーネル,テストスイート(TTSP)を開発

2. SpaceWireミドルウェア

- SpaceWireの問題点を解決するプロトコルスタックの開発
- SpaceWire RAW, RMAP packetsを変更せずに使用する

3. スケジュール情報決定支援ツール

- リアルタイム性保証を確保するスケジュール決定を支援する外部ツール



SpaceWireOSの概略図

SpaceWireミドルウェア

SpaceWire-D(時分割)プロトコルの一部を拡張したソフトウェアスタック

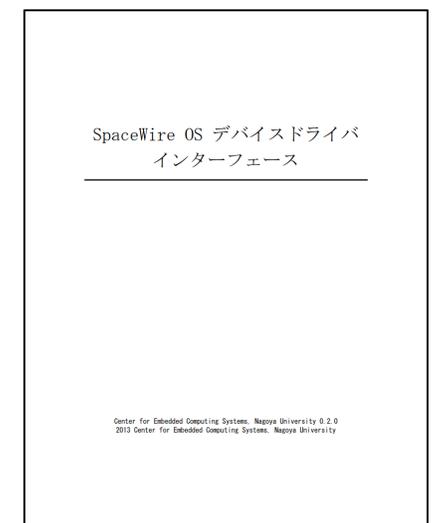
- スロットごとにネットワーク空間を分割・設計
- 柔軟なタイムスロットを設計
- マルチスロットランザクションの導入

JAXA、MHIで開発したSOI-SOCによる実装確認

- 実装にあわせて、ミドルウェアAPI仕様とデバイスドライバIF仕様を作成
- その後のハードウェア化に寄与

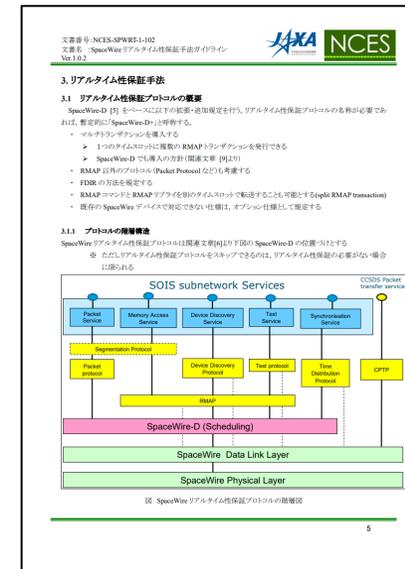


(MHI製SOI-SoCボード)



リアルタイム性保証手法ガイドライン

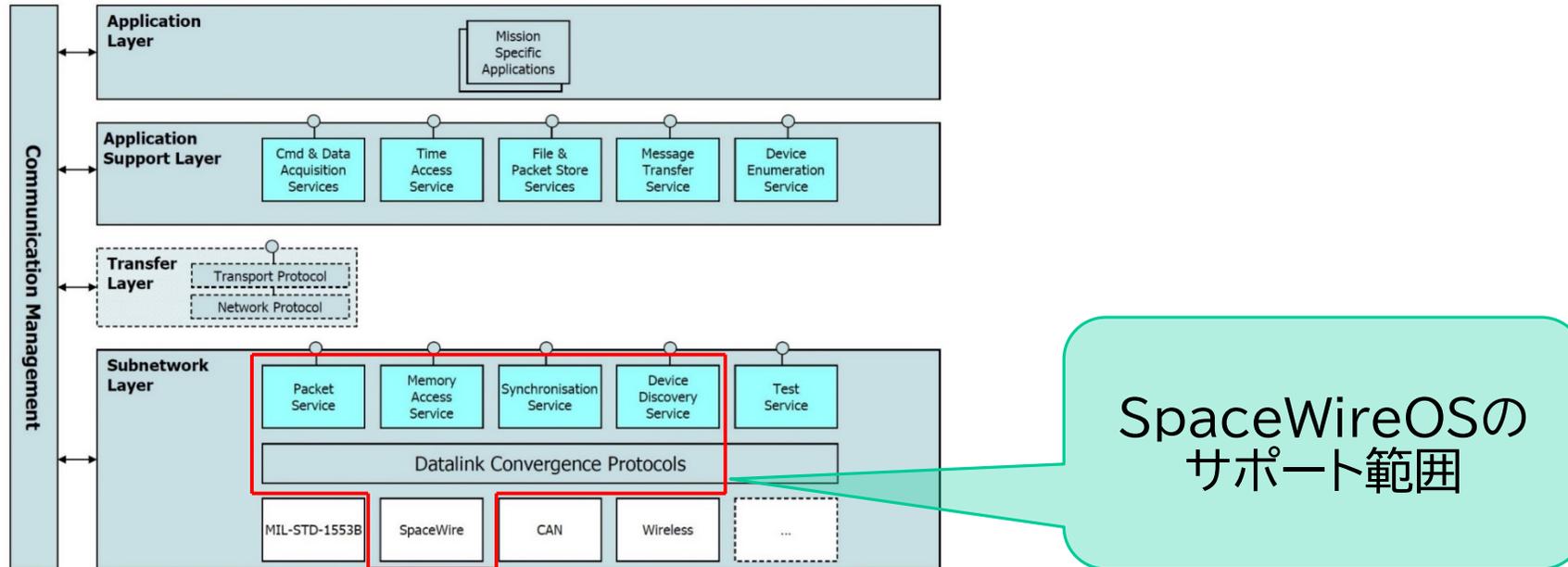
- SpaceWireを搭載する際のネットワークの設計ガイドライン(注意点)を策定
- JAXA SpaceWireオンボードサブネットワーク設計標準の適用文章(JEREG-2-432)
- 一部の衛星システムのネットワーク設計に適用



SOIS

SOIS(Spacecraft Onboard Interface Services)

- CCSDS(宇宙データシステム査問委員会)で検討しているソフトウェアのインターフェースサービス群 (CCSDS 850.0-G-2)※
- SpaceWireOSは現状Subnetwork Layerの一部のみサポート



CCSDS 850.0-G-2 より

※ <https://stage.tksc.jaxa.jp/ccsds/index.html>

SOISを利用するメリットと課題

- CCSDSに基づくソフトウェアインタフェースの勧告(→標準インタフェース)
- EDS(電子データシート)によってXMLデータで受け渡しが可能(CCSDS 876.0-B-1)
- 国際協調での衛星開発で利用される流れ
- JAXAのSpWオンボードサブネットワーク標準もSOISの対応をまとめている

課題

1. SOISに対応しているオープンなソフトウェアプラットフォーム例が少ない
 - ESAではSAVIOという研究プロジェクト
 - NASA/GSFCを主導する**core Flight System(CFS)**が オープンソース実装
2. 実装インタフェースがターゲットごとに異なる
 - SOISで規定しているIFの抽象度が高いため

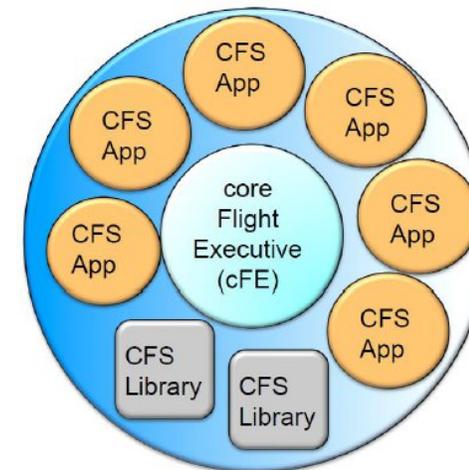
cFE/CFSの概要

core Flight Executive / core Flight System

- NASA/GSFCが開発したOSSの宇宙機向けソフトウェア基盤
 - <https://cfs.gsfc.nasa.gov>
- 再利用性の高い機能モジュールをコアサービスとして提供(cFE)
 - Executive Service(ES) : 初期化, アプリ管理
 - Software Bus(SB) : メッセージ通信
 - Event Service(EVS) : アプリエラーメッセージ送信
 - Table Service(TS) : パラメータ管理
 - File Service(FS) : ファイル操作
 - Time Service(TIME) : 時刻管理
- NASA衛星でのフライト実績がある

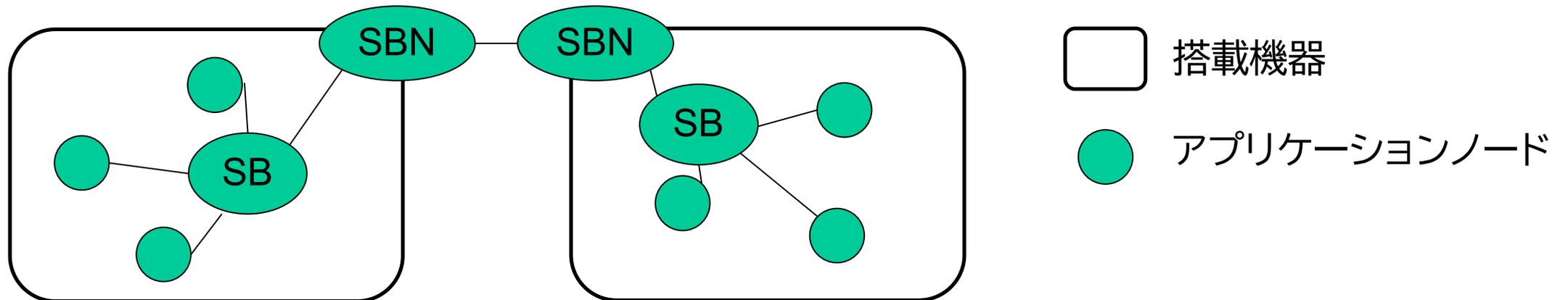


すべてがオープンソース
SpaceWireOSをCFSへ移植

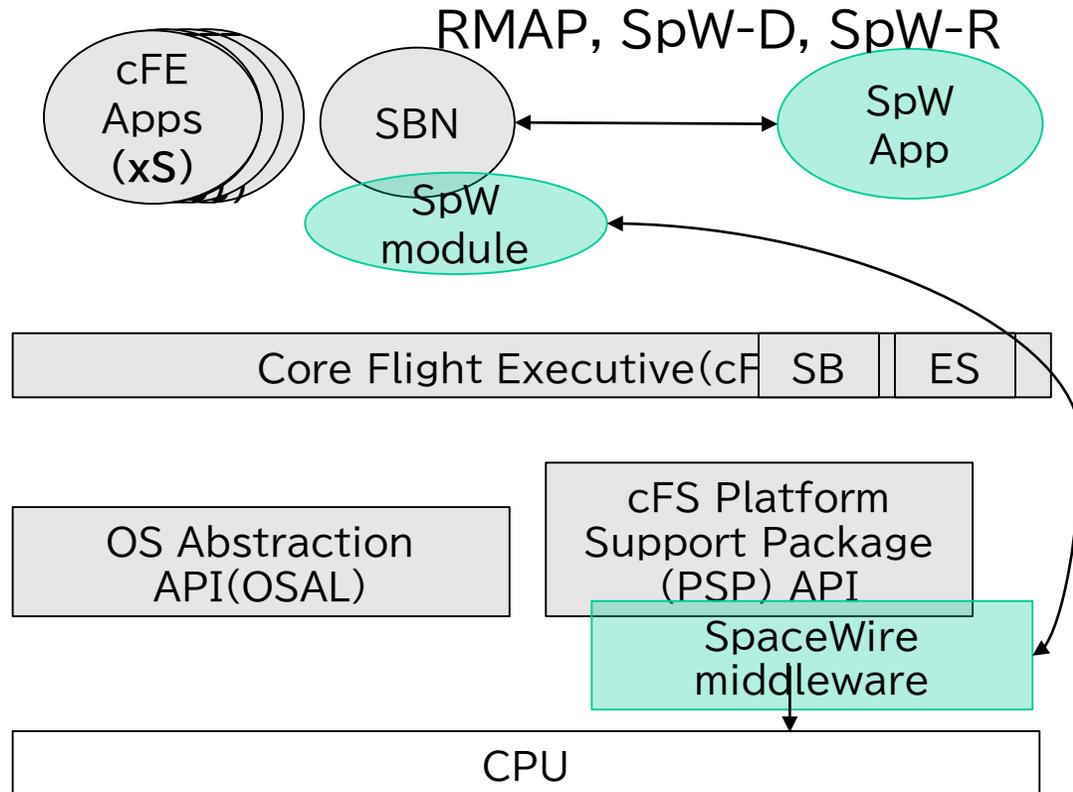


cFE/CFSのアプリケーション通信のしくみ

- SB(Software Bus)
 - ソフトウェアモジュール間のメッセージ通信の仕組み
 - メッセージはCCSDSパケット想定(変更も可能)
- SBN(Software Bus Network)
 - 通信プロトコルを用いた、(搭載機器間)ノード間通信のインタフェース
 - Pub/Subによるノード情報の交換が可能
 - ハウスキーピング機能
 - 下位レイヤの通信プロトコルはUDP,TCPだけでなく、シリアルやSpaceWire、DTNなども参考実装があった



SB/SBNへのSpaceWireの対応



- SpW AppはSBNのIFを使用
- SpW moduleを作成
- SpWミドルウェアをターゲット向けに移植
- 対向デバイスはSpaceWireのターゲットデバイスを使用

民生機器を用いたSpaceWire環境の構築

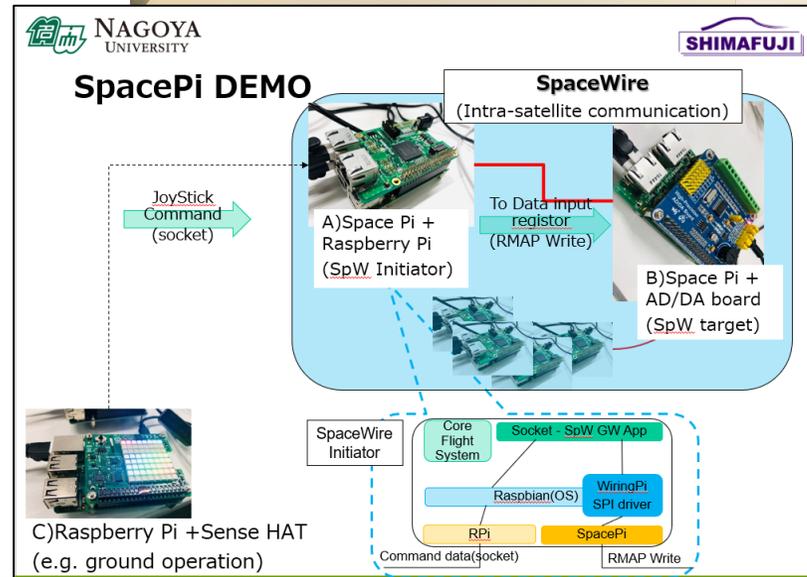
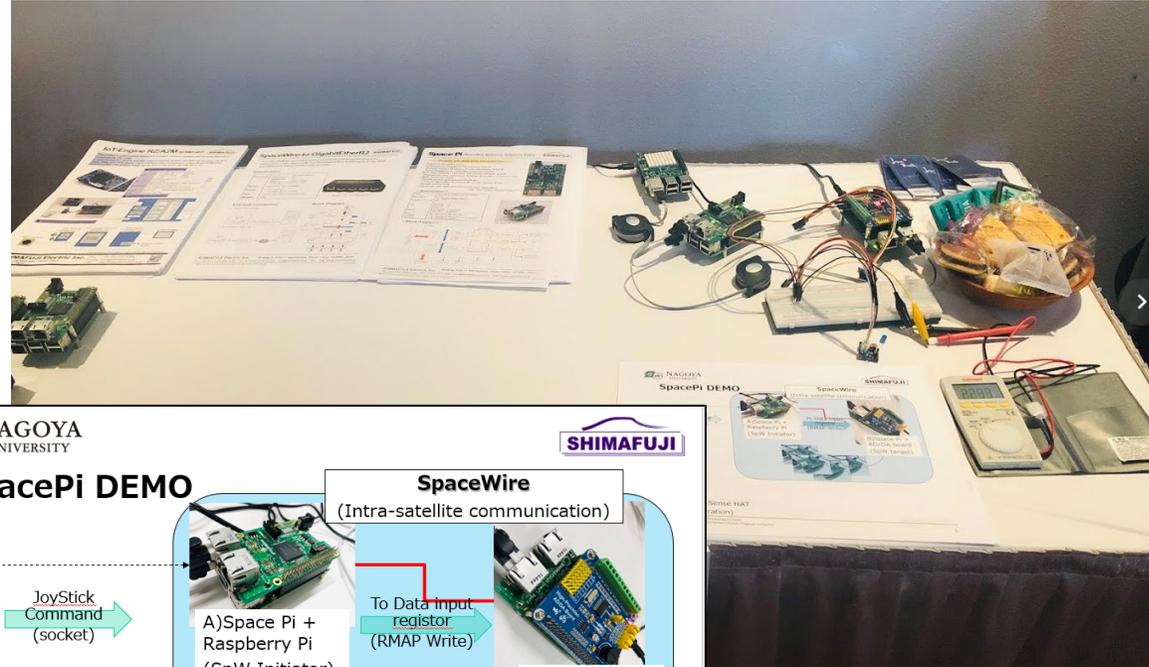
- SpaceWireを使った安価な環境の構築
 - シマフジ電機社製のSpacePi
 - RJ-45コネクタを用いて2SpaceWireポートを実現
 - RaspberryPi3の拡張ボードとして動作(SpW イニシエータ時)
 - 単体でSpWターゲットとしても利用可能

FPGA	Spartan-6 (XC6SLX16-2FTG256I)
SpaceWire	2 Port (RJ-45) Link Speed : 50Mbps (MAX)
Raspberry Pi I/F	SPI
Size	65 (W) mm × 56 (D) mm
Power	+5V (Supply from Raspberry Pi or AC adapter) Option : AC adapter



SmallSatConferenece2019(@USA)でのデモ

- JAPANブース内でSpacePiを使ったデモを実演



デモ機材とチラシ

AUTOSARとcFE/CFSとの機能比較

要件項目	cFS	AUTOSAR CP	AUTOSAR AP
アプリIF層	SB	RTE	ARA
フォーマット	CCSDS(変更可能)	Signal(規定なし)	規定なし
通信方式	<ul style="list-style-type: none"> Telemetry Send Command Send 	<ul style="list-style-type: none"> Sender/Receiver Client/Server 	<ul style="list-style-type: none"> Event Method Fields
データ方向	単方向	単方向(SR) 双方向(CS)	単方向(Event) 双方向(Method)
同期通信	非同期	同期、非同期	同期、非同期
トポロジ	1:1, 1:n, m:1	0:1, 1:1, 1:n, m:1, n:m	CPと同じ
接続方式	Pub/Subによる動的設定	ビルド時の静的設定のみ	<ul style="list-style-type: none"> 静的設定 計画された動的設定
通信プロトコル	TCP, UDP, DTN, SpaceWire	PDU, SOME/IP	TCP, UDP, SOME/IP, DDS
通信物理層	Ethernet, Wireless, Serial, SpaceWire	CAN, LIN, FlexRay, Ethernet	Ethernet

宇宙機ソフトウェアもプラットフォーム化の流れではあるが…

ETNET2019発表資料より

今後の取り組み

- 衛星搭載ソフトウェアも標準プラットフォーム化には進むが…
 - 中大型衛星だとミッション部がどうしても単体開発になりがち
 - プロジェクト単位の開発だとアプリケーションの再利用ケースが少ない
- かみ合わせテスト時に通信アプリケーションの不具合を検出
 - 搭載機器単体テストではOKだが機器のかみ合わせで問題が発覚
 - ネットワーク設計情報が正しく伝わっていないケース
 - シミュレータでのアプリがそのまま搭載機器で使用できない
 - 採用デバイス(メーカー)ごとにアプリケーションIFが異なり情報共有が難しい

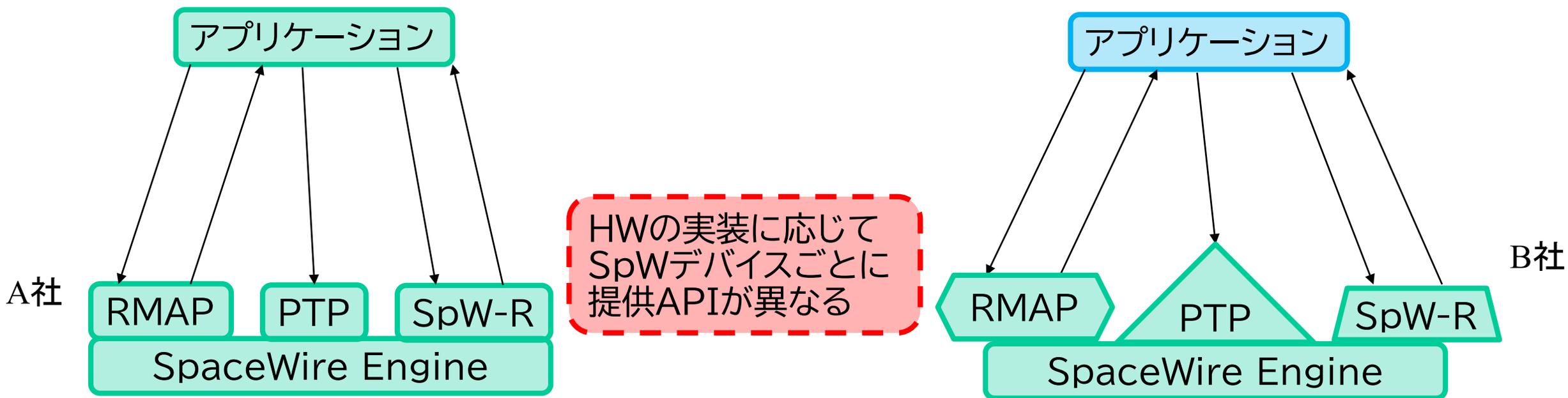


デバイスに依存しない

SpaceWireの標準インタフェースの検討

検討するレイヤと現状の課題(1)

1. デバイスで提供しているAPIが異なるため、同じ機能のアプリケーションなのにAPIが変わってしまう(アプリケーションの作り方も変わる場合がある)
 - 複数社の場合(各社ユーザニーズに合わせたAPI(SDK)の提供を行っている)
 - 例1:異なる会社でのアプリケーション作成の場合
 - 例2:同一アプリケーションを実機とシミュレータで利用する場合



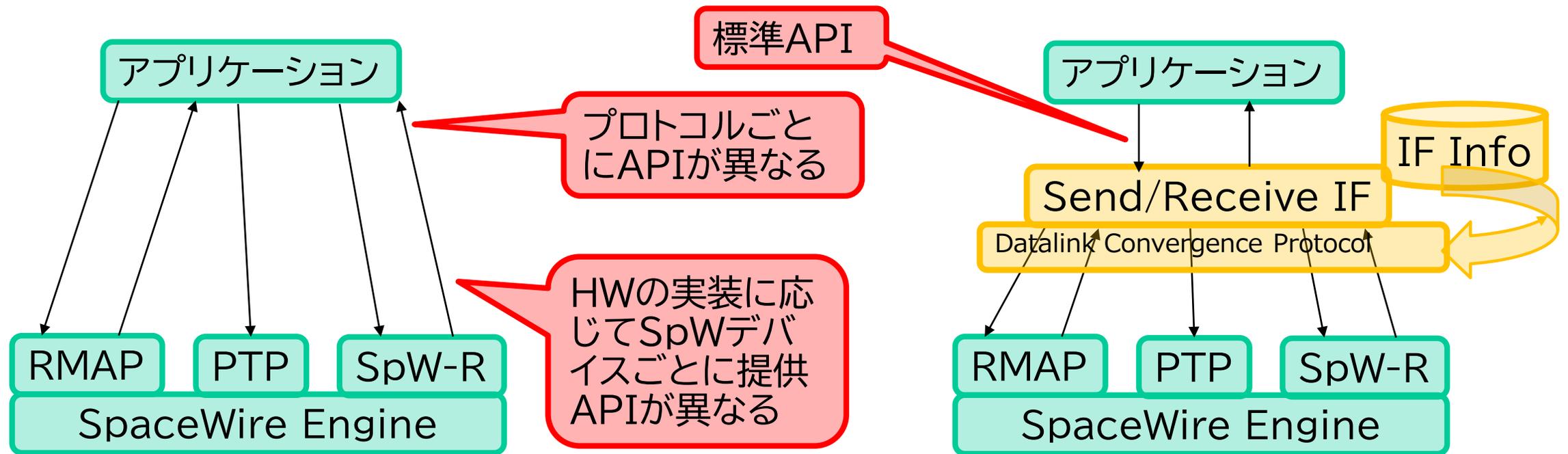
検討するレイヤと現状の課題(2)

2. 各社SpWプロトコルごとにAPIが提供されているが、SOISではサービスごとに応じたインタフェースが規定されている
- SOISではプロトコルを変更した場合でもアプリケーション側のインタフェースは変更しないことが望まれている



検討するレイヤと現状の課題解決案

- Socket通信でのSend/Receive IFのようなAPIを提供する
 - IF毎に情報(IF info)を持ち、プロトコルレイヤ(デバイスごと)のパラメータを登録することができるようにする
 - 新しいデバイスやプロトコルができた場合は、IF Infoへの登録パラメータの生成・更新だけでアプリケーションのインタフェースは変えなくてよい



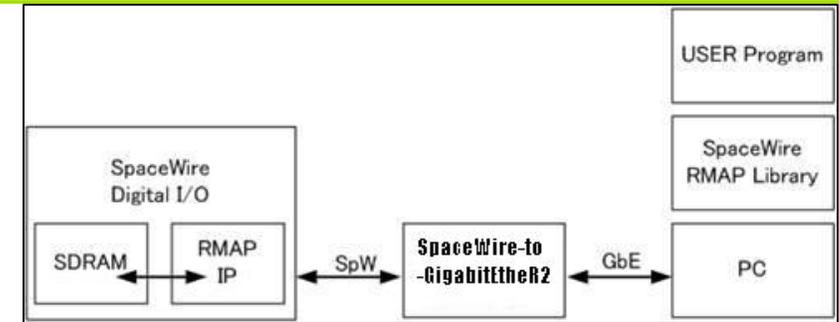
SpaceWireの抽象化されたインタフェースの実装検討

言語による実装

- ポリモーフィズムを持つ言語で実装を行う(C++)
- SpaceWireRMAPライブラリを利用
 - C++実装によるSpaceWireRMAPのクラスライブラリ
 - <https://github.com/yuasatakayuki/SpaceWireRMAPLibrary>
 - SDS-1やASTRO-Hなどの衛星開発・テストで利用
 - SpaceWire-to-GigabitEther(ルータ)向けとして使用



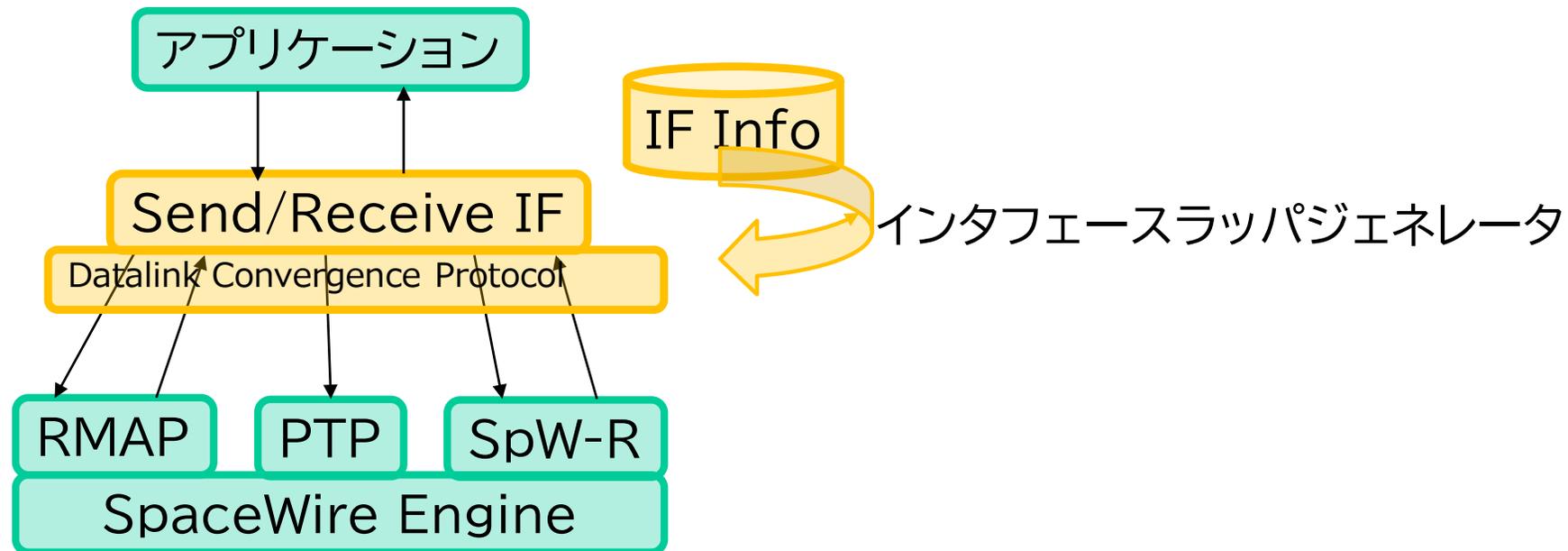
- SpaceWireRMAPライブラリの拡張(SpacePiへの対応)
 - SpacePiクラスとドライバの開発
 - SpaceWire通信、RMAP通信での確認を実施



SpaceWireの抽象化されたインタフェースの実装検討

インタフェースラッパによる実装

- C言語での実装ではプロトコルごとに対応するインタフェースラッパを用意する
- インタフェースラッパのジェネレータの開発(予定)
- ジェネレータ実行時のパラメータ(IF Info)についても検討



Contacts

Please feel free to ask us if you have any questions.



**Center for Embedded Computing Systems, Nagoya
University Tel : 052-789-4228 Fax: 052-789-4273**

**URL: <https://www.nces.i.nagoya-u.ac.jp/>
email: nces-office@nces.i.nagoya-u.ac.jp**