



通信・データ処理アーキテクチャ タイム管理

(Part 8: Time Management (SCDHA8))

2019年12月10日 制定
宇宙航空研究開発機構

免責条項

ここに含まれる情報は、一般的な情報提供のみを目的としています。JAXA は、かかる情報の正確性、有用性又は適時性を含め、明示又は黙示に何ら保証するものではありません。また、JAXA は、かかる情報の利用に関連する損害について、何ら責任を負いません。

Disclaimer

The information contained herein is for general informational purposes only. JAXA makes no warranty, express or implied, including as to the accuracy, usefulness or timeliness of any information herein. JAXA will not be liable for any losses relating to the use of the information.

発行

〒305-8505 茨城県つくば市千現 2-1-1

宇宙航空研究開発機構 安全・信頼性推進部

JAXA (Japan Aerospace Exploration Agency)

本文書は英語で書かれた草案を日本語に翻訳し、日本の宇宙機関 JAXA により制定された。
本標準は日本語を正とする。ただし、図表の一部で英語表記しかないものについては、それらが
正本となる。文章の内容に疑問点がある場合は、日本語及び英語の双方を参照の上、JAXA 安全・
信頼性推進部まで連絡をすること。

This document was originally drafted in English, then subsequently translated into Japanese and authorized by the Japanese space agency, JAXA.

The English translation is for reference purposes only, except for some tables and figures that contain English only, in which case they are the original. If there is anything ambiguous about the content of the text, please refer to both the Japanese version and the English version and contact JAXA Safety and Mission Assurance Department.

Standard of Communications and Data-Handling Architecture

Part 8: Time Management (SCDHA8)

SCDHA 180-1.0
Issue 1.0
10th December 2019

Japan Aerospace Exploration Agency (JAXA)

CONTENTS

1. INTRODUCTION // はじめに	1
1.1. Purpose // 目的	1
1.2. Scope // 範囲	1
1.3. Applicability // 適用先	2
1.4. References // 関連文書	3
1.5. Structure of this document // 文書構成	4
1.6. Definitions and Notations // 定義及び表記法	5
1.7. Verbal forms // 表現形式	11
1.8. Conventions // 規則	13
2. OVERVIEW // 概要	14
2.1. General // 一般	14
2.2. Overall Architecture // 全体構造	14
2.3. Time Management	15
3. SPACECRAFT TIME	19
3.1. General // 一般	19
3.2. Primary Clock Functional Object, Primary Clock, and Supplementary Counter	20
3.3. Operation Modes of Clocks // 時計の運用モード	21
3.4. Spacecraft Time Code Combination	23
4. DISTRIBUTION OF SPACECRAFT TIME SPACECRAFT TIME 配信	33
4.1. General // 一般	33
4.2. Distribution with SpaceWire // SpaceWire による配信	34
5. CALIBRATION SCHEME OF SPACECRAFT TIME	38
5.1. General // 一般	38
5.2. Time Measurement aboard Spacecraft // 衛星上での時刻計測	39
5.3. Time Measurement on the Ground // 地上における時刻計測	46
6. SYNCHRONIZATION SCHEME AND DESCREATE TIME ADJUSTMENT SCHEME OF SPACECRAFT TIME	47
6.1. General // 一般	47
6.2. Descreate Time Adjustment Scheme with a Clock in a Ground Station // 地上局の時計による Descreate Time Adjustment Scheme	47
6.3. Synchronization Scheme with a Clock with a GPS Reciver GPS 受信機内の時計との Synchronization Scheme	47
7. METHOD TO SPECIFY MANAGED PARAMETERS IN EACH PROJECT // PROJECT 固有な MANAGED PARAMETERS の定め方	48
7.1. General // 一般	48
7.2. Spacecraft Monitor and Control Protocol	48
APPENDIX A. ACRONYMS // 略語	51
APPENDIX B. EXAMPLE OF MANAGED PARAMETERS USED FOR A PROJECT// PROJECT が用いる MANAGED PARAMETERS の例	52
B.1. General// 一般	52
B.2. Spacecraft Monitor and Control Protocol	52

1. INTRODUCTION // はじめに

1.1. PURPOSE // 目的

This document is a part of the [Standard of Communications and Data-Handling Architecture \(SCDHA\)](#) [A1]. This part specifies the framework for [Time Management](#) for spacecrafts and spacecraft operation systems.

This part introduces some concepts beyond the [CCSDS](#) recommendations.

The [SCDHA](#) specifies the standard framework for the onboard and ground systems for communications and data-handling that are used in spacecrafts for science missions developed by [space science projects](#). This model sets a set of standardized methods to specify functions of any spacecrafts and to manage electronically information of the functions. This standardized model would make systematic development of spacecraft functions easier and make reusing the existing onboard instruments or parts of them practical. Then, the ultimate purpose is to reduce the cost of development of new spacecrafts and to enhance their reliability.

本書は、[Standard of Communications and Data-Handling Architecture \(SCDHA\)](#) [A1] の一部を成す。本パートでは、衛星と衛星運用システムで用いる [Time Management](#) を定める。

本パートは、[CCSDS](#) 勧告を超えた幾つかの概念を導入する。

[SCDHA](#) は、[space science projects](#) が開発する科学ミッション等のための、衛星搭載及び地上の通信・データハンドリングシステムの開発に用いられる標準的な枠組みを定める。このモデルは衛星の機能を定め、その機能の情報を電子的に管理する標準化された一群の手法を与える。この標準化されたモデルは、衛星の機能を系統的に開発する事を容易にすると共に、既存の衛星搭載機器やその一部の再利用を現実的なものとする。これらの究極的な目的は、新たな衛星の開発コストを削減し、信頼性を向上する事にある。

1.2. SCOPE // 範囲

This document specifies the framework for [Time Management](#) for spacecrafts and spacecraft operation systems.

This document does not specify how these requirements are implemented with hardware or software.

本書は、衛星及び衛星運用システムで用いる [Time Management](#) の枠組みを定める。

本書は、ハードウェアやソフトウェアによるこれらの要求の具現化は定めない。

1.3. APPLICABILITY // 適用先

The standards of spacecraft-onboard and ground systems presented in this document apply to the **projects** that have decided to adopt the **SCDHA**. If a **project** has decided to adopt the **SCDHA**, the **SCDHA shall** apply to all of the onboard and ground systems for communications/data-handling used in the **project**.

If a **project** needs to use protocols not specified in this document in addition to those specified here in order to meet its mission requirements or to develop their spacecrafts efficiently, it **may** choose to do so.

The standards described in this document also apply to the standard instruments.

本書が提示する衛星搭載及び地上のシステムの標準は、**SCDHA** を採用する事を決めた **projects** に適用される。**Project** が **SCDHA** を採用する事を決めた場合、**project** が用いる衛星搭載及び地上の通信・データハンドリングシステム全てに **SCDHA** を適用する **こと**。

もし **project** がそのミッション要求を満たすためや、衛星を効率的に開発するために、本書で定めたものに加えて、本書で定めていないプロトコルを用いる必要がある場合は、それを選択して **良い**。

本書で規定される標準は本アーキテクチャに準拠した標準機器にも適用する。

1.4. REFERENCES // 関連文書

1.4.1. Normative References // 引用文書

- [A1] JAXA, “Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 1: General, Part 5: Onboard Subnetwork Protocol Architecture, Part 6: Ground Subnetwork Protocol Architecture (SCDHA156),” SCDHA 110-1.1, JERG-2-400-TP101 (NOTICE-1), May 2019 (November 2019).
- [A2] JAXA, “Spacecraft Monitor and Control Protocol (SMCP),” GSTOS 200-1.0, JERG-2-700-TP002, November 2019.
- [A3] CCSDS, “Space Packet Protocol”, CCSDS 133.0-B-1, September 2003.
- [A4] CCSDS, “AOS Space Data Link Protocol”, CCSDS 732.0-B-3, September 2015.
- [A5] CCSDS, “Time Code Formats”, CCSDS 301.0-B-4, November 2010
- [A6] CCSDS, “TM Synchronization and Channel Coding”, CCSDS 131.0-B-2-S, August 2011 (*1)
- [A7] JAXA, SpaceWire オンボードサブネットワーク設計標準, JERG-2-432, May 2016

(*1) Version of the document is intentionally kept to the older version for consistency with [R2].

1.4.2. Informative References // 参考文書

- [R1] JAXA, “Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 2: End-to-end Protocol Architecture (SCDHA2),” SCDHA 120-1.0, JERG-2-400-TP102, November 2019.
- [R2] JAXA, “Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 3: Space Data Link Protocol Architecture (SCDHA3),” SCDHA 130-1.0, JERG-2-400-TP103, November 2019.
- [R3] JAXA, “Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 4: RF & Modulation Methods (SCDHA4),” SCDHA 140, under development.
- [R4] JAXA, “Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 7: Common Functions (SCDHA7),” SCDHA 170, under development.
- [R5] JAXA, AOS データリンクプロトコル設計標準, JERG-2-402, May 2019.
- [R6] CCSDS, “Space Link Extension – Return All Frames Service Specification”, CCSDS 911.1-B-3. January 2010
- [R7] JAXA, “Functional Model of Spacecrafts (FMS)”, GSTOS 201-1.0, JERG-2-700-TP001, March 2020 (TBD).
- [R8] 宇宙航空研究開発機構 宇宙科学研究所 衛星運用データ利用センター, “DIOSA (Distributed Operations System Architecture) インタフェース仕様：宇宙データ転送プロトコル (SDTP) ,” OSO 501, latest issue
- [R9] CCSDS, “Cross Support Reference Model – Part 1: Space Link Extension Service”, CCSDS 910, latest issue

1.5. STRUCTURE OF THIS DOCUMENT // 文書構成

This document is organized as follows.

Chapter 1 (this chapter) states the purpose, scope, and applicability of the document, and lists the references, definitions, and notations used throughout the document.

Chapter 2 presents an overview of the architecture.

Chapter 3 specifies the core part of the framework of **Time Management**.

Chapter 4 presents the methods to specify the **project**-specific selection result of the parameters/options of the **Time Management**.

Appendix A lists the acronyms used in this document.

Appendix B gives an example of the **project**-specific selection result of parameters/options of the **Time Management**, using a sample **project**.

本書は次の通り構成する。

1 章（本章）は、本書の目的、範囲及び適用先を述べると共に、本書で用いる関連文書、定義、及び表記法を示す。

2 章は、本アーキテクチャを概説する。

3 章は、**Time Management** の枠組みの核心部分を定める。

4 章は、**Time Management** のパラメータ/オプションの **project** 固有な選択結果の定め方を提示する。

Appendix A は、本書で用いる略語を示す。

Appendix B は、サンプルの **project** を用い、**Time Management** のパラメータ/オプションの **project** 固有な選択結果の例を示す。

1.6. DEFINITIONS AND NOTATIONS // 定義及び表記法

1.6.1. Terms defined in the [SCDHA Part 1](#) // [SCDHA Part 1](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in “[Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 1: General \(SCDHA1\)](#)” [A1]:

[managed parameter](#),

[Node](#), and

[space science project](#) (or simply [project](#)).

本書では、“[Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 1: General \(SCDHA1\)](#)” [A1] で定義される次の用語を採用する。

[managed parameter](#)

[Node](#)

[space science project](#) (または単に [project](#))

1.6.2. Terms defined in the [Spacecraft Monitor and Control Protocol](#) [Spacecraft Monitor and Control Protocol](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in the [Spacecraft Monitor and Control Protocol \(SMCP\)](#) [A2]:

[Attribute ID](#),

[Attribute Sequence](#),

[Controller](#),

[Functional Object Identifier \(FOID\)](#),

[Monitors](#),

[SMCP Message](#) (or simply [Message](#)),

[Message Time](#),

[Target](#), and

[VALUE Telemetry Message](#).

本書では、[Spacecraft Monitor and Control Protocol \(SMCP\)](#) [A2] で定義される次の用語を採用する。

[Attribute ID](#)

[Attribute Sequence](#)

[Controller](#)

[Functional Object Identifier \(FOID\)](#)

[Monitors](#)

[SMCP Message](#) (または単に [Message](#))

[Message Time](#)

[Target](#)

[VALUE Telemetry Message](#)

This document refers to the following fields in the [VALUE Telemetry Message](#):

[Time Code](#) field,

[Attribute Values](#) field, and

[Attachment](#) field.

本書は、[VALUE Telemetry Message](#) の次のフィールドを参照する。

[Time Code](#) フィールド

[Attribute Values](#) フィールド

[Attachment](#) フィールド

1.6.3. Terms defined in the [Space Packet Protocol](#) // [Space Packet Protocol](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in the [Space Packet Protocol](#) [A3]:

本書では、[Space Packet Protocol](#) [A3] で定義される次の用語を採用する。

Application Process Identifier (APID),

Application Process Identifier (APID)

Mission Phase, and

Mission Phase

Space Packet.

Space Packet

1.6.4. Terms defined in the [AOS Space Data Link Protocol](#) [AOS Space Data Link Protocol](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in the [AOS Space Data Link Protocol](#) [A4]:

本書では、[AOS Space Data Link Protocol](#) [A4] で定義される次の用語を採用する。

AOS Transfer Frame (or simply Transfer Frame),

AOS Transfer Frame (または単に Transfer Frame)

Virtual Channel Frame Count, and

Virtual Channel Frame Count

Virtual Channel Identifier (VCID).

Virtual Channel Identifier (VCID)

This document refers to the following fields in an AOS Transfer Frame:

本書は、AOS Transfer Frame の次のフィールドを参照する。

[Transfer Frame Data](#) field.

[Transfer Frame Data](#) フィールド

1.6.5. Terms defined in the [TM Synchronization and Channel Coding](#) [TM Synchronization and Channel Coding](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in the [TM Synchronization and Channel Coding](#) [A6]:

本書では、[TM Synchronization and Channel Coding](#) [A6] で定義される次の用語を採用する。

Attached Sync Marker.

Attached Sync Marker

1.6.6. Terms defined in JERG-2-432 SpaceWire オンボードサブネットワーク設計標準で定義される用語

This document adopts the following terms defined in JERG-2-432 [A7]:

本書では、オンボードサブネットワーク設計標準 [A7] で定義される次の用語を採用する。

SpaceWire TimeCode.

SpaceWire TimeCode

1.6.7. Terms defined in the [SCDHA Part 2](#) // [SCDHA Part 2](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in “[Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 2: End-to-End Protocol Architecture \(SCDHA2\)](#)” [R1]:

[blocking](#),

[Packet Time](#), and

[segmenting](#).

本書では、“[Standard of Communications and Data-Handling Architecture, Part 2: End-to-End Protocol Architecture \(SCDHA2\)](#)” [R1] で定義される次の用語を採用する。

[blocking](#)

[Packet Time](#)

[segmenting](#)

1.6.8. Terms defined in the [Time Code Formats](#) // [Time Code Formats](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in the [Time Code Formats](#) [A5]:

[CCSDS Unsegmented Code \(CUC\)](#),

[epoch](#),

[TAI \(International Atomic Time\)](#),

[Time Code](#), and

[unsegmented time code](#).

This document refers to the following fields in the [CCSDS Unsegmented Code](#):

[P-field \(Octet 1 and Octet 2\)](#), and

[T-field](#).

本書では、[Time Code Formats](#) [A5] で定義される次の用語を採用する。

[CCSDS Unsegmented Code \(CUC\)](#)

[epoch](#)

[TAI \(International Atomic Time\)](#)

[Time Code](#)

[unsegmented time code](#)

本書は、[CCSDS Unsegmented Code](#) の次のフィールドを参照する。

[P-field \(Octet 1 及び Octet 2\)](#)

[T-field](#)

1.6.9. Terms defined in the [Space Link Extension – Return All Frames Service Specification](#) // [Space Link Extension – Return All Frames Service Specification](#) で定義される用語

This document adopts the following terms defined in “[Space Link Extension – Return All Frames Service Specification](#)” [R6]:

[Earth Receive Time](#).

本書では、“[Space Link Extension – Return All Frames Service Specification](#)” [R6] で定義される次の用語を採用する。

[Earth Receive Time](#)

1.6.10. Terms defined in the **Functional Model of Spacecrafts** **Functional Model of Spacecrafts** で定義される用語

This document adopts the following terms defined in “**Functional Model of Spacecrafts (FMS)**” [R7]:

Attribute,
 Operation, and
 Functional Object.

本書では、“**Functional Model of Spacecrafts (FMS)**” [R7] で定義される次の用語を採用する。

Attribute
 Operation
 Functional Object

1.6.11. Terms defined in this document // 本書で定義される用語

The following definitions are used throughout this document.

absolute time: (see Section 3.1)

Time which is measured by a clock and can be converted to **TAI** without any calibration.

Calibration Scheme (calibrate): (see Chapter 5)

Operation to establish the relation between time values indicated by a clock in the **Uncorrected clock-mode** with those by a clock in the **Corrected clock-mode**.

Coarse Time: (see Section 3.1)

Integer part of time in units of seconds (seconds).

Fine Time: (see Section 3.1)

Fractional part of time in seconds (subsecond, *i.e.* in the range of 0 to 1 second) expressed by an integer in units of fractions of a second (*e.g.* 1/256 seconds, 1/1000 seconds).

[Note] The units of the **Fractional Time** field in the **CCSDS Unsegmented Code (CUC)**, which is specified in [A5] and holds a value of **Fine Time**, are limited to a set of numbers of 1 second divided by a power of 2.

Marker Transmission Time (MTT): (see Section 5.2)

Time at which the first bit of the **Attached Sync Marker** attached to a **Reference Transfer Frame** is transmitted.

本書は次の定義を用いる。

absolute time: (3.1 項参照)

時計で計測され、校正（較正）する事無しに **TAI** に変換できる時刻

Calibration Scheme (calibrate する): (5 章参照)

Uncorrected clock-mode の時計が示す時刻値を、**Corrected clock-mode** の時計の時刻値と関係づける操作

Coarse Time: (3.1 項参照)

秒単位で表した時刻の整数部（秒）

Fine Time: (3.1 項参照)

秒で表した時刻の小数部（サブ秒、つまり 0～1 秒の範囲）を整数分の 1 秒の単位（1/256 秒、1/1000 秒等）の整数で表した値

[注] [A5] が定め、**Fine Time** の値を保持するものである **CCSDS Unsegmented Code (CUC)** の **Fractional Time** フィールドは、2 のべき乗分の 1 秒の単位のみである。

Marker Transmission Time (MTT): (5.2 項参照)

Reference Transfer Frame に付与した **Attached Sync Marker** の最初のビットを送信する時刻

Onboard Subnetwork Time Code: (see Section 3.4.1)

Time Code used in the distribution of a **Spacecraft Time** in onboard subnetwork.

Primary Clock: (see Section 3.2)

The clock aboard a spacecraft, from which the indicated time value is copied into the other clocks aboard the spacecraft.

Primary Clock Functional Object: (see Section 3.2)

Functional Object which has the functions of the **Primary Clock**.

Reference Transfer Frame: (see Section 5.2)

Telemetry **Transfer Frame** whose transfer timing is measured for time calibration.

relative time: (see Section 3.1)

Elapsed time, time difference.

Spacecraft Time: (see Section 3.1)

The master time, *i.e.* the reference time, in a spacecraft.

Supplementary Counter: (see Section 3.2)

A time counter which measures **Fine Time** (*i.e.* subsecond, whose value is between 0 and 1 second).

Synchronization Scheme (synchronize): (see Section 2.3)

Time management scheme for synchronizing time value from the **Primary Clock** to **Synchronized Clocks**.

Synchronized Clock: (see Section 2.3)

An onboard clock which maintains the same time value with the **Primary Clock**.

Discreate Time Adjustment Scheme (adjust): (see Section 6.2)

Time management scheme for one-time copying of a time value from the **Primary Clock** to a **Synchronized Clock**.

Time Frame: (see Section 5.2.1)

An **AOS Transfer Frame** which holds the measured value of an **MTT**.

TIME Message: (see Section 5.2.1)

A **VALUE Telemetry Message** which holds the measured value of an **MTT**.

Onboard Subnetwork Time Code: (3.4.1 項参照)

衛星搭載サブネットワークにおける **Spacecraft Time** 配信で用いる **Time Code**

Primary Clock: (3.2 項参照)

衛星に搭載の時計（示す時刻値が、その衛星に搭載の他の時計にコピーされる。）

Primary Clock Functional Object: (3.2 参照)

Primary Clock の機能を持つ **Functional Object**

Reference Transfer Frame: (5.2 項参照)

時刻校正のため、送出タイミングが計測されるテレメトリ **Transfer Frame**

relative time: (3.1 項参照)

経過時間、時刻と時刻の差分

Spacecraft Time: (3.1 項参照)

衛星上のマスタ時刻、つまり基準時刻

Supplementary Counter: (3.2 参照)

Fine Time（サブ秒、つまり 0～1 秒の範囲）を計測する時刻カウンタ

Synchronization Scheme (synchronize する): (2.3 項参照)

Primary Clock を **Synchronized Clocks** に同期させる時刻管理の方法

Synchronized Clock: (2.3 項参照)

Primary Clock と同じ時刻値を持つ衛星搭載時計

Discreate Time Adjustment Scheme (adjust する): (6.2 項参照)

Primary Clock から **Synchronized Clock** への時刻値を単発でコピーする時刻管理の方法

Time Frame: (5.2.1 項参照)

MTT の計測値を保持する **AOS Transfer Frame**

TIME Message: (5.2.1 項参照)

MTT の計測値を保持する **VALUE Telemetry Message**

1.6.12. Notations // 表記

The following notations are used throughout this document.

A paragraph that begins with “[Example]” (or “[Example n]”, where n is a positive integer) presents an example that is aimed to help readers to understand the specification, and is not a part of the specification.

A paragraph that begins with “[Rational]” (or “[Rational n]”, where n is a positive integer) contains a rational for the specification, but is not a part of the specification.

A paragraph that begins with “[Note]” (or “[Note n]”, where n is a positive integer) contains an informative note that is aimed to help readers to understand the specification, and is not a part of the specification.

本書は次の表記を用いる。

“[例]”（または “[例 n]”、 n は正の整数）で始まる段落は、読者の仕様の理解を助けるための例であり、仕様の一部ではない。

“[根拠]”（または “[根拠 n]”、 n は正の整数）で始まる段落は、仕様の根拠を記したものであり、仕様の一部ではない。

“[注]”（または “[注 n]”、 n は正の整数）で始まる段落は、読者の仕様の理解を助けるための付加情報を記したものであり、仕様の一部ではない。

1.7. VERBAL FORMS // 表現形式

The following conventions apply throughout this document.

- a) the auxiliary verb ‘**shall**’ implies mandatory conditions.
- b) the auxiliary verb ‘**should**’ implies optional but desirable conditions.
- c) the auxiliary verbs ‘**may**’ implies optional conditions.
- d) the auxiliary verb ‘can’ implies capability or ability to do something.
- e) the words ‘is’, ‘are’, and ‘will’ imply statements of fact.

The words ‘**shall**’, ‘**should**’, ‘**may**’ are highlighted in **red** and **bold** font.

本書では以下の決まりに従い記述する。

「…**こと**」「…**なければならない**」は、必須な仕様示す。

「…**べき**…」は、任意であるが推奨される仕様を示す。

「…**良い**…」は、許容される仕様を示す。

「…できる…」は、何かをする事が可能な事を示す。

他のパターンの記述は、事実を示す文である。

「…**こと**」「…**なければならない**」「…**べき**…」
「…**良い**…」は読者の仕様の理解の助けのため、**赤字・太字**で示す。

[注] 本書では、要求事項を電子的に検索しやすいように、英文の ‘**shall**’ の訳語として、「**こと**」を使用している。逆に、‘**shall**’ の訳語以外では「こと」は使用せず、「事」を用いている。また、英文の ‘**may**’ に対応する訳語として、「**良い**」という当て字を使用している。逆に、‘**may**’ の訳語以外で「良い」は使用していない。

「A, B, 及び C」という表記は、英文の ‘A, B, and C’ に対応し、「A 及び B 及び C」であることを意味する。

「A, B, または C」という表記は、英文の ‘A, B, or C’ に対応し、「A または B または C」であることを意味する。

When a translation into Japanese is provided, the original English version and its Japanese translation are given in the left and right sides, respectively, in principle, as in this paragraph. In some cases, *e.g.* titles of sections and captions of figures/tables, the English and Japanese versions are put in a single line separated by “//” in this order (“English // Japanese”) or in separate lines with no delimiter in between (“English [Line-Break] Japanese”).

In the most of cases, the technical terms are not translated into Japanese. The English words in alphabet remain as they are in their Japanese translation. The forms in alphabet in English, which distinguish the singular and plural forms remain as they are in the Japanese translation to preserve the information of the quantity, although the Japanese language does not inherently distinguish the singular and plural forms.

Technical terms are basically highlighted in green and in some cases in blue. The latter consists of names of documents, protocols, widely used technical terms, and those locally used in some sections (*e.g.* field names). Note that the head character of an English word in a technical term is written in the capital letter excluding that in the widely used technical terms.

日本語への翻訳が存在する場合、原則として、この段落のように、英語を左側に示し、日本語を右側に示す。また、章や図表のタイトル等は、英語、日本語の順に一行中に // で区切る（「英語 // 日本語」）か、二行に分けて区切り文字なし（「英語 [改行] 日本語」）で、記述する場合もある。

多くの場合、技術用語の翻訳は行わず、英単語を維持する。そこで、日本語にもアルファベットが登場する。それらは正本である日本語文中においてもアルファベット表記される。日本語の名詞に単数形、複数形の区別はないが、単複の情報を保つため、日本語文中においても、英語の単数形、複数形の違いはアルファベットでそのまま表記する。

技術用語は読者の便のため基本的に緑字、場合により青字で示す。後者は、文書名、プロトコル名、広く用いられている技術用語、及び、局所的にしか登場しないもの（フィールド名等）からなる。ここで、技術用語は、広く用いられているものを除き、基本的に大文字始まりの英単語で表記する。

1.8. CONVENTIONS // 規則

In this document, the following conventions are used to identify each bit in an **N-bit** field. The first bit in the field to be transmitted (*i.e.*, the leftmost part in associated diagrams, if given) is defined as ‘**Bit 0**’, the next bit is defined as ‘**Bit 1**’, and so on up to ‘**Bit N-1**’.

本書では、**N-bit** のフィールドの各ビットを識するため、次の規則を用いる。フィールドの中で伝送する最初のビット（つまり、図示する場合、図中の最も左側）を‘**Bit 0**’と定義する。以下、次のビットを‘**Bit 1**’というように‘**Bit N-1**’まで定義する。

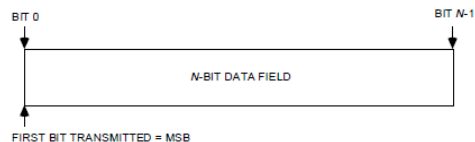


Figure 1-1: Bit Numbering Convention
Bit 番号付け規則

When a field is used to express a binary value (such as a counter), the Most Significant Bit (**MSB**) **shall** be the first transmitted bit of the field, *i.e.*, ‘**Bit 0**’ (see Figure 1-1).

フィールドがバイナリ値（カウンタ等）を表わす場合、最上位ビット (**MSB**) はフィールドの最初に伝送するビット、つまり、Figure 1-1 に示す‘**Bit 0**’である **こと**。

In accordance with the standard data-communications practice, data fields are often grouped into a series of eight-bit ‘words’. Throughout this document, this unit of an eight-bit word is referred to as an ‘**octet**’.

標準的なデータ通信の慣例に則り、データフィールドは、しばしば、8 ビットワードの連なりにまとめる。本書では、この 8 ビットワードの単位を‘**octet**’と称する。

Numbering for **octets** within a data structure starts with **0**.

Octets データ内の番号付けは **0** から開始する。

By the **CCSDS** convention, all ‘**spare**’ bits **shall** be always set to ‘**0**’.

CCSDS の慣例により、全ての ‘**spare**’ ビットは常に ‘**0**’ とする **こと**。

In this document, a hexadecimal number is expressed by hexadecimal characters (‘**0**’-‘**9**’, ‘**A**’-‘**F**’) followed by a ‘**h**’ (*e.g.* **1ABh** = 427 in decimal).

本書では、16 進数の数を 16 進文字 (‘**0**’-‘**9**’, ‘**A**’-‘**F**’) の後に ‘**h**’ を記す事で表す (例: **1ABh** = 427 (10 進数))。

In this document, a binary number is expressed by characters ‘**0**’s and ‘**1**’s followed by a lower-case ‘**b**’ (*e.g.* **101b** = 5 in decimal).

本書では、2 進数の数を文字 ‘**0**’ 及び ‘**1**’ の後に ‘**b**’ (小文字) を記す事で表す (例: **101b** = 5 (10 進数))。

2. OVERVIEW // 概要

2.1. GENERAL // 一般

This chapter presents an overview of the [Standard of Communications and Data-Handling Architecture \(SCDHA\)](#) and its Part 8 (Time Management).

本章は、[Standard of Communications and Data-Handling Architecture \(SCDHA\)](#) とその Part 8: Time Management の概要を示す。

2.2. OVERALL ARCHITECTURE // 全体構造

The overall concept of the [SCDHA](#) is shown in Figure 2-1 in a layered manner. Parts 2-8 of the [SCDHA](#) specify the method to select and use communications protocols. The overview of each Part is given in Section 2.3 of Part 1 ([General \[A1\]](#)).

[SCDHA](#) の全体の概念を、層状構造として Figure 2-1 に示す。[SCDHA](#) の Parts 2~8 は、通信プロトコルをどのように選択し、どのように用いるかを定める。各パートの概要は、Part 1: [General \[A1\]](#) の 2.3 項にまとめられている。

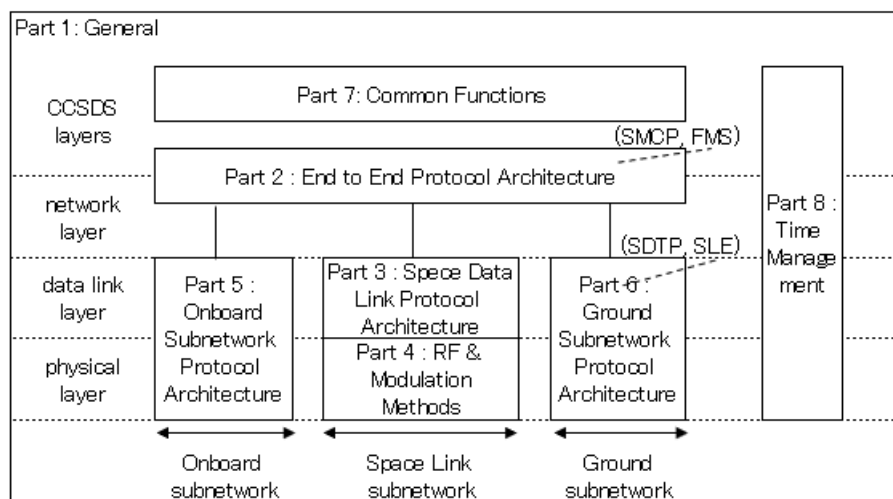


Figure 2-1: Overall protocol structure of the [SCDHA](#)
[SCDHA](#) のプロトコルの全体構造

The left and right sides in the figure show the onboard and ground subnetworks, respectively, and the middle part shows the space-link subnetwork.

図中の左側に衛星搭載サブネットワーク、右側に地上サブネットワーク、そして中央にスペースリンクサブネットワークを示している。

[Note] The layers shown in the figure are defined in the [CCSDS](#). The [data-link layers](#) in both the [Onboard Subnetwork Protocols](#) and [Ground Subnetwork Protocols](#) have also the characteristics of the network layer in the [OSI Basic Reference Model](#).

[注] 図に示す層 (Layers) は何れも [CCSDS](#) で定義されたものである。[Onboard Subnetwork Protocols](#) と [Ground Subnetwork Protocols](#) の双方の [data-link layers](#) は、[OSI Basic Reference Model](#) のネットワーク層の性格も併せ持っている。

2.3. TIME MANAGEMENT

Time is a key concept for systems for communications and data handling and is a base of all the functions in spacecrafts and spacecraft operation systems. This part (Part 8) of the architecture specifies the [Time Management](#) for a spacecraft and spacecraft operation system, as follows.

In this architecture, time which is measured by a clock and can be converted to [TAI](#) without any calibration is called [absolute time](#) and Elapsed time, time difference, is called [relative time](#) (see Section 3.1).

In the [SMCP](#), monitoring and controlling of a spacecraft is specified as interaction between [Controllers/Monitors](#) and [Targets](#) [A2]. In the interaction, a device which measures time, *i.e.*, a clock, is a basic building component. [Attributes](#) [R7] of a spacecraft are monitored with telemetry. The values of [Attributes](#) of a [Target](#) are transferred with telemetry that contains the information of the time at which the values of the [Attributes](#) are measured ([Message Time](#) specified in Section 5.3.4 of [A2]). At the side of a [Controller/Monitors](#) on the ground and aboard a spacecraft, on the other hand, telecommands are issued at a specified time. It is required that the format of time and how it is interpreted be specified consistently for telemetry and telecommands.

Each of [Targets](#) and [Controllers/Monitors](#) often has a clock. Since a spacecraft and spacecraft operation system have multiple [Targets](#) and [Controllers/Monitors](#), the system as a whole often has multiple clocks. Whereas some of the clocks indicate [absolute time](#), the others count up in regular interval and indicate [relative time](#) only by themselves. In operation, all the clocks in the system are coordinated so that their times are interpreted in terms of the [absolute time](#). This action is referred to as [Time Management](#).

In this document, two operation modes of clocks, [Corrected clock-mode](#) and [Uncorrected clock-mode](#), are specified.

時刻は、通信・データハンドリングシステムにとり重要な概念であり、衛星や衛星運用システムの全ての機能の基盤である。本アーキテクチャの本パート（Part 8）では、以下のように、衛星と衛星運用システムの [Time Management](#) を定める。

本アーキテクチャでは、時計で計測され校正（較正）する事無しに [TAI](#) に変換できる時刻を [absolute time](#) と呼び、経過時間（時刻と時刻の差分）を [relative time](#) と呼ぶ（3.1 項参照）。

[SMCP](#) では、衛星の監視制御を [Controllers/Monitors](#) と [Targets](#) の相互作用として定める [A2]。この相互作用において、時刻を計測する装置（つまり時計）は、基本的な構成部品である。衛星が持つ [Attributes](#) [R7] はテレメトリを通じて監視される。[Target](#) の [Attributes](#) の値は、その [Attributes](#) の値が計測された時刻の情報（[A2] 5.3.4 項が定める [Message Time](#)）を含むテレメトリで伝送される。一方、（地上と衛星搭載の）[Controller/Monitors](#) の側では、テレコマンは指定された時刻に送出される。テレメトリとテレコマンで、時刻のフォーマットやそれを如何に解釈するかを、統一的に定める必要がある。

[Targets](#) や [Controllers/Monitors](#) は、しばしば時計を有する。衛星と衛星運用システムには複数の [Targets](#) と [Controllers/Monitors](#) があるため、システムは、しばしば、全体として複数の時計を有する。時計の中には [absolute time](#) を示すものがあるが、他は規則的にカウントアップし、単独では [relative time](#) を示すのみである。運用においては、システム内の全ての時計を、その時刻が [absolute time](#) において解釈されるように協調させる。この事を [Time Management](#)（時刻管理）と称する。

この文書では、[Corrected clock-mode](#) 及び [Uncorrected clock-mode](#) という時計の二つの運用モードを定める。

The **Corrected clock-mode** is the operation mode where a time value of a clock is guaranteed to be consistent with the **absolute time** within error. Each **project** [A1] determines the required accuracy and corrects time values of the clocks. In the **Corrected clock-mode**, the **epoch** [A5] of a **Time Code** [A5] during a **Mission Phase** [A3] is constant.

The **Uncorrected clock-mode** is the operation mode where a time value of a clock is not guaranteed to be consistent with the absolute time without calibration. Time values of the clocks are not corrected and cannot be compared with the **absolute times** without calibration. Thus, the **epoch** of a **Time Code** changes during the **Mission Phase**.

Level-1, 2 Time Codes specified in [A5] are used only in the **Corrected clock-mode** and **Level-3 Time Codes** specified in [A5] are used in both the **Corrected clock-mode** and **Uncorrected clock-mode**.

Corrected clock-mode は、時計の時刻値が誤差の範囲内で **absolute time** と一致する事を保証する運用モードである。**Project** [A1] は、その精度要求を決め、時計の時刻値を補正する。**Corrected clock-mode** では、**Time Code** [A5] の **epoch** [A5] は、**Mission Phase** [A3] において、一定である。

Uncorrected clock-mode は、時計の時刻値が誤差の範囲内で **absolute time** との一致する事を保証しない運用モードである。時計の時刻値は補正せず、校正（較正）無しでは **absolute time** と比較できない。そこで、**Time Code** の **epoch** は **Mission Phase** において変化する。

[A5] で定める **Level-1, 2 Time Code** は **Corrected clock-mode** でのみ用いられ、[A5] で定める **Level-3 Time Code** は **Corrected clock-mode** と **Uncorrected clock-mode** の双方で用いられる。

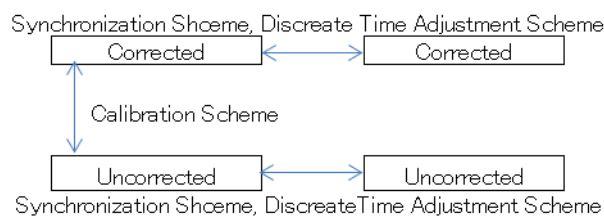


Figure 2-2: Calibration Scheme, Discreate Time Adjustment Scheme and Synchronization Scheme

Three approaches for clock coordination are presented in this document: **Calibration Scheme** (see Chapter 5), **Discreate Time Adjustment Scheme** (see Section 6.2) and **Synchronization Scheme** (see Section 6.3) (see Figure 2-2).

In the **Calibration Scheme**, a time value of a clock in the **Uncorrected clock-mode** is made related to a time value of a clock in the **Corrected clock-mode**. By contrast, in the **Discreate Time Adjustment Scheme** and **Synchronization Scheme**, different clocks are synchronized (*i.e.* adjusted to have the same time value).

[Note] In order to operate a clock in the **Corrected clock-mode**, the **Synchronization Scheme** or **Discreate Time Adjustment Scheme** is mandatory to be used to keep the required time accuracy.

本書では、時計の協調の方式として、**Calibration Scheme**（校正方式; 5 章参照）、**Discreate Time Adjustment Scheme**（時刻調整方式; 6.2 項参照）、及び、**Synchronization Scheme**（同期方式; 6.3 項参照）の三つを適用する (Figure 2-2 参照)。

Calibration Scheme では、**Uncorrected clock-mode** の時計の時刻値を、**Corrected clock-mode** の時計の時刻値に関連付ける。一方、**Discreate Time Adjustment Scheme** と **Synchronization Scheme** では、異なる時計を、同期（つまり、同じ時刻値を持つように修正）する。

[注] **Corrected clock-mode** で時計を使うには、要求された時刻精度を維持するために、**Synchronization Scheme** または **Discreate Time Adjustment Scheme** を用いる事が必須である。

While actions in the **Calibration Scheme** are performed after measurement of a time, actions in the **Synchronization Scheme** and **Discreate Time Adjustment Scheme** are performed before measurement of a time.

In order to synchronize clocks, time values are required to be transferred.

When all clocks aboard a spacecraft are synchronized, the operation modes of all the clocks become the same, *i.e.* either the **Uncorrected clock-mode** or the **Corrected clock-mode**.

Figure 2-3 shows the configurations of clocks aboard a spacecraft and somewhere outside; whereas all clocks aboard a spacecraft in configuration (a) are used in the **Uncorrected clock-mode**, those in configurations (b) and (c) are used in the **Corrected clock-mode**. Whereas configurations (a) and (b) use a clock in a ground station as a reference for the **absolute time**, configuration (c) uses **GPS** satellites.

Calibration Scheme の作業は時刻計測後に行われ、**Synchronization Scheme** と **Discreate Time Adjustment Scheme** の作業は時刻計測前に行われる。

時計を同期するには、時刻値の伝送が必要である。

ある衛星に搭載の全ての時計を同期すると、これらの時計の運用モードは同じ（つまり、**Uncorrected clock-mode** または、**Corrected clock-mode** の何れか）となる。

Figure 2-3 に衛星と衛星外部の時計の構成を示す。構成 (a) ではある衛星に搭載の全ての時計を **Uncorrected clock-mode** で用い、構成 (b) と (c) ではある衛星に搭載の時計を全て **Corrected clock-mode** で用いている。構成 (a) と (b) は **absolute time** の参照先として地上局の時計を用いる。一方、構成 (c) は **GPS** 衛星を用いる。

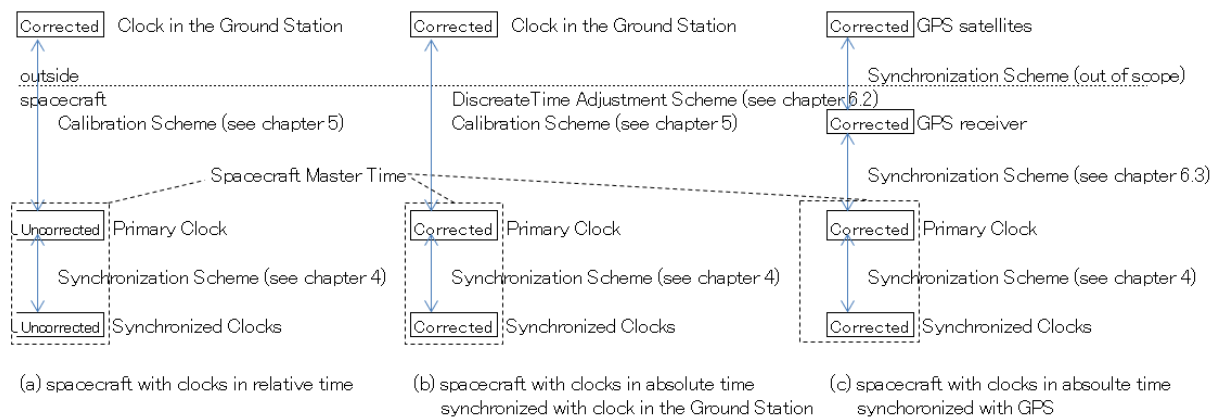


Figure 2-3 Configurations of clocks aboard a spacecraft and somewhere outside
衛星と衛星外部の時計の構成

In these configurations, three types of clocks aboard spacecrafts are considered: 1) a **Primary Clock**, 2) **Synchronized Clocks**, and 3) clocks in **GPS** receivers.

これらの構成では、衛星に搭載の時計には三つのタイプが考えられる。1) **Primary Clock**, 2) **Synchronized Clocks**, 及び 3) **GPS** 受信機内の時計である。

A **Primary Clock** is the master clock aboard a spacecraft. The **Primary Clock** maintains **Spacecraft Time** (see Section 3.2). **Spacecraft Time** is expressed with the value of a **Time Code**.

A **Synchronized Clock** is a clock synchronized to the **Primary Clock**. Time measure by a **Synchronized Clock** is **Spacecraft Time** except for non-stationary cases.

An operation to change the time value of a clock instantaneously is referred to as **Time Adjustment**. With a **Time Adjustment**, the time value of a clock discontinuously changes. In the **Discreate Time Adjustment Scheme**, only **Time Adjustments** can synchronize a clock to have the same time value as another clock. In the **Synchronization Scheme**, **Time Adjustment** is performed when the time difference between a clock and the **Primary Clock** is larger than a certain threshold value.

Whereas the **Discreate Time Adjustment Scheme** guarantees the time accuracy of clocks for only a limited period after its operation is performed (see Section 6.2), the **Synchronization Scheme** guarantees the time accuracy of clocks for the entire duration while its function is active (see Section 6.3).

Absolute time has errors in measurement. Correction of potential errors after measurement of time is out of scope of this document.

In Chapter 3, **Spacecraft Time** is specified. In Chapter 4, the **Synchronization Scheme** of a **Primary Clock** with **Synchronized Clocks** is specified. In Chapter 5, the **Calibration Scheme** of a **Primary Clock** in the **Uncorrected clock-mode** with a clock in a ground station is specified.

In Section 6.2, the **Discreate Time Adjustment Scheme** of a **Primary Clock** in the **Corrected clock-mode** with a clock in a ground station is specified. In Section 6.3, the **Synchronization Scheme** of a **Primary Clock** in the **Corrected clock-mode** with a **GPS** receiver is specified.

Primary Clock は、ある衛星に搭載のマスタ時計である。**Primary Clock** は、**Spacecraft Time** を維持する（3.2 項参照）。**Spacecraft Time** は **Time Code** の値で表現される。

Synchronized Clock は、**Primary Clock** に同期された時計である。**Synchronized Clocks** で計測した時刻は、非定常な場合を除き **Spacecraft Time** である。

ある時計の時刻値を瞬時に変化させる操作を、**Time Adjustment** と称する。**Time Adjustment** により、時計の時刻値は不連続に変化する。**Discreate Time Adjustment Scheme** では、ある時計の時刻値を他の時計と同じにする方法は、**Time Adjustments** のみである。**Synchronization Scheme** では、ある時計と **Primary Clock** の時間差がある閾値を超えた場合に、**Time Adjustment** を実施する。

Discreate Time Adjustment Scheme は、その操作が実行された後の限られた期間しか時計の時刻精度を保証しない（6.2 項参照）。一方、**Synchronization Scheme** は、その機能がアクティブである全期間、時計の時刻精度を保証する（6.3 項参照）。

Absolute time には計測誤差が生じる。時刻計測後の潜在的な誤差の補正は、本書の扱う範囲外である。

3 章では **Spacecraft Time** を定める。4 章では **Synchronized Clocks** の **Primary Clock** への **Synchronization Scheme** について定める。5 章では **Uncorrected clock-mode** の **Primary Clock** への地上局の時計による **Calibration Scheme** を定める。

6.2 項では **Corrected clock-mode** の **Primary Clock** の地上局の時計による **Discreate Time Adjustment Scheme** を定める。6.3 項では **Corrected clock-mode** の **Primary Clock** の **GPS** 受信機の時計による **Synchronization Scheme** を定める。

3. SPACECRAFT TIME

3.1. GENERAL // 一般

The master time in a spacecraft is referred to as Spacecraft Time (see Figure 3-1 (iii)).

衛星上のマスタ時刻を、Spacecraft Time (Figure 3-1 (iii) 参照) と称する。

In this architecture, time which is measured by a clock and can be converted to TAI without any calibration is referred to as absolute time and elapsed time, time difference, is referred to as relative time.

本アーキテクチャでは、時計で計測され、校正（較正）する事無しに TAI に変換できる時刻を absolute time と称し、経過時間（時刻と時刻の差分）を relative time と称する。

Integer part of time in units of seconds (seconds) is referred to as Coarse Time and fractional part of time in seconds (subsecond, *i.e.* in the range of 0 to 1 second) expressed by an integer in units of fractions of a second (*e.g.* 1/256 seconds, 1/1000 seconds) is referred to as Fine Time.

秒単位で表した時刻の整数部（秒）を Coarse Time と称し、秒で表した時刻の小数部（サブ秒、つまり 0～1 秒の範囲）を整数分の 1 秒の単位（1/256 秒、1/1000 秒等）の整数で表した値を Fine Time と称する。

In this chapter, the concepts related to how Spacecraft Time is handled and used is specified. Figure 3-1 illustrates the overall concepts related to Spacecraft Time.

本章は、Spacecraft Time の扱い・使用に関わる概念を定める。Figure 3-1 に、Spacecraft Time に関わる概念の全体像を図示する。

Functional Object	Function	Time	Encoding	Operation Mode
(i) Primary Clock Functional Object	(ii) Primary Clock	(iii) Spacecraft Time	(iv) Time Code	(v): Corrected clock-mode, Uncorrected clock-mode
	(vi) Supplementary Counter	(*1)	(*2)	(*3)

Figure 3-1: Concepts related to Spacecraft Time
Spacecraft Time に関わる概念

(*1) A Supplementary Counter measures time difference by counting up at a certain time interval (see Section 3.2).

(*1) Supplementary Counter は、ある時間間隔でカウントアップする事で、時間差を計測する (3.2 項参照)。

(*2) A count value indicated by a Supplementary Counter is encoded by a binary integer in units of fixed time intervals (see Section 3.2).

(*2) Supplementary Counter が示すカウント値は、一定時間間隔単位の二進整数でエンコードされる (3.2 項参照)。

(*3) The origin of measurement is specified in Section 3.2.

(*3) 計測の原点は 3.2 項で定める。

3.2. PRIMARY CLOCK FUNCTIONAL OBJECT, PRIMARY CLOCK, AND SUPPLEMENTARY COUNTER

A master clock aboard a spacecraft is referred to as a Primary Clock (see Figure 3-1 (ii)).

A Primary Clock **shall** maintain Spacecraft Time.

A Functional Object [R7] which has a Primary Clock is referred to as a Primary Clock Functional Object (see Figure 3-1 (i)).

A spacecraft **shall** have at least one Primary Clock Functional Object.

[Note] A Primary Clock Functional Object needs not be a Functional Object dedicated to maintain Spacecraft Time. It can have multiple functions.

The Spacecraft Time indicated by a Primary Clock **shall** be reset to zero when the power of the Primary Clock Functional Object is turned on.

A Primary Clock **shall** be activated at the timing of reset.

The time value of a Primary Clock **shall** be able to be reset to an arbitrary value with a telecommand.

A Primary Clock Functional Object **may** have a time counter referred to as a Supplementary Counter (see Figure 3-1 (vi)).

The Supplementary Counter measures Fine Time (see Section 3.4.2).

衛星に搭載のマスタ時計を、Primary Clock と称する(Figure 3-1 (ii) 参照)。

Primary Clock は、Spacecraft Time を維持すること。

Functional Object [R7] のうち、Primary Clock を持つものを Primary Clock Functional Object (Figure 3-1 (i) 参照) と称する。

衛星は、少なくとも一つの Primary Clock Functional Object を持つこと。

[注] Primary Clock Functional Object は、Spacecraft Time の維持専用の Functional Object である必要はなく、複数の機能を有する事ができる。

Primary Clock が示す Spacecraft Time は、Primary Clock Functional Object のパワーオンの際にゼロにリセットされること。

Primary Clock は、リセットのタイミングで作動すること。

Primary Clock の時刻値は、テレコマンドで任意の値に再設定可能であること。

Primary Clock Functional Object は、Supplementary Counter と称する時刻カウンタ (Figure 3-1 (vi) 参照)を持っても良い。

Supplementary Counter は、Fine Time を計測する (3.4.2 項参照)。

3.3. OPERATION MODES OF CLOCKS // 時計の運用モード

3.3.1. General // 一般

Operation modes of clocks (see Figure 3-1 (v)) **shall** be either the Corrected clock-mode specified in Section 3.3.2 or Uncorrected clock-mode specified in Section 3.3.3.

Each project [A1] **shall** determine the operation mode of its clocks.

If a GPS receiver is placed aboard a spacecraft, the Primary Clock of the spacecraft **shall** always be used in the Corrected clock-mode.

時計の運用モード (Figure 3-1 (v) 参照) は、3.3.2 項に定める Corrected clock-mode か、3.3.3 項に定める Uncorrected clock-mode かの何れかとする **こと**。

各 project [A1] は、時計の運用モードを決める **こと**。

GPS 受信機を衛星に搭載する場合、その衛星の Primary Clock は、常に、Corrected clock-mode で用いられる **こと**。

3.3.2. Uncorrected clock-mode

The Uncorrected clock-mode is the operation mode where a time value of a clock is not guaranteed, where a time value of the clock cannot be compared with absolute time without calibration. In the Uncorrected clock-mode, clocks are not corrected. Thus, the epoch of a Time Code changes during the Mission Phase.

Uncorrected clock-mode は、時計の時刻値を保証しない運用モードであり、時計の時刻値は、校正（較正）無しでは、absolute time と比較できない。Uncorrected clock-mode では、時計は、補正しない。したがって、Time Code の epoch は Mission Phase において変化する。

3.3.3. Corrected clock-mode

The **Corrected clock-mode** is the operation mode where a time value of a clock is guaranteed, where the clocks indicate **absolute time**. The clocks **shall** be corrected in order to guarantee their time values. A **project shall** determine the requirement for their accuracy. In the **Corrected clock-mode**, the **epoch** [A5] of a **Time Code** [A5] during a **Mission Phase** [A3] **shall** be a constant within the required accuracy.

The time range of the **Time Code** for clocks in the **Corrected clock-mode shall** cover the entire **Mission Phase**.

The **epoch** of a **Time Code** for clocks in the **Corrected clock-mode shall** be either that recommended by the **CCSDS** (1958 January 1; **TAI: International Atomic Time** [A5]) or the **epoch** of the **GPS** (*i.e.* 1980 January 6, **UTC**). Note that the former and the latter are in the category of **Level-1** and **Level-2**, respectively, both specified by [A5]. Each **project shall** determine the **epoch**.

[Note] The **epoch** of the **GPS** is recommended because heritages from the JAXA's past space science spacecrafts are available.

A **Primary Clock** in the **Corrected clock-mode** has an incorrect time value before the initial **Time Adjustment** (see Section 2.3). Each **project shall** determine the time range of time value valid as **absolute time**.

Corrected clock-mode は、時計の時刻値を保証する運用モードであり、時計は **absolute time** を示す。時計は、時刻値を保証するため、補正すること。**Project** は、それらの精度要求を決めること。**Corrected clock-mode** では、**Time Code** [A5] の **epoch** [A5] は、**Mission Phase** [A3] において、精度要求の範囲で一定であること。

Corrected clock-mode の時計の **Time Code** の時刻範囲は、**Mission Phase** の全体をカバーすること。

Corrected clock-mode の時計の **Time Code** の **epoch** は **CCSDS** 勧告（1958 年 1 月 1 日; **TAI: International Atomic Time** [A5]) または **GPS** の **epoch**（つまり、1980 年 1 月 6 日、**UTC**）であること。ここで、前者及び後者は、それぞれ、[A5] が定める **Level-1** 及び **Level-2** のカテゴリに属する。各 **project** は、その **epoch** を決めること。

[注] JAXA の宇宙科学衛星の実績があるため、**GPS** の **epoch** が推奨される。

Corrected clock-mode の **Primary Clock** は、初回の **Time Adjustment** (2.3 項参照) の前は正しくない時刻値をもつ。各 **project** は、その時刻値が **absolute time** として有効な時刻範囲を決めること。

3.4. SPACECRAFT TIME CODE COMBINATION

3.4.1. General // 一般

Spacecraft Time **shall** be expressed with a Time Code [A5] (see Figure 3-1 (iv)).

Spacecraft Time at the timing when a Space Packet [A3] is edited (see Section 5.6.1 in [R1]) is referred to as Packet Time.

Packet Time is held in the Time Code field [A3] of a Space Packet (see Section 5.4.6 in [R1]).

One of the following four types of Time Codes **shall** be used to express Spacecraft Time depending on the usage.

- A Time Code referred to as a Packet Time Code, which expresses Packet Time in the Time Code field of Space Packets
- A Time Code referred to as an Onboard Subnetwork Time Code, which is used in the distribution of a Spacecraft Time in onboard subnetwork (see Chapter 4)
- A Time Code referred to as an MTT Time Code, which expresses Marker Transmission Time (MTT) in Time Telemetries (see Section 5.2.1)
- CCSDS Unsegmented Code (CUC) defined in [A5] which is used to express the Message Time of a VALUE Telemetry Message (see Section 5.3.4 in [A2]).

[Note] Relation between the Packet Time and the Message Time is specified in Section 3.4.3 in [R1].

A combination of a Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, and MTT Time Code is referred to as Spacecraft Time Code Combination.

In this section, the method to express time with Spacecraft Time Code Combination is specified.

Spacecraft Time は、Time Code [A5] で表現すること (Figure 3-1 (iv) 参照)。

Space Packet [A3] を編集するタイミングにおける Spacecraft Time ([R1] 5.6.1 項参照) を、Packet Time と称する。

Packet Time は、Space Packet の Time Code フィールド [A3] により保持される ([R1] 5.4.6 項参照)。

Spacecraft Time の表現として、目的に応じ、以下に示す四種類の Time Codes の何れかをを用いること。

- Packet Time を Space Packets の Time Code フィールド にて表現する Time Code (Packet Time Code と称する)
- 衛星搭載サブネットワークにおける Spacecraft Time の配信 (4 章参照) で用いる Time Code (Onboard Subnetwork Time Code と称する)
- Time Telemetries にて Marker Transmission Time (MTT) (5.2.1 項参照) を表現する Time Code (MTT Time Code と称する)
- VALUE Telemetry Message の Message Time の表現に用いる CCSDS Unsegmented Code (CUC) ([A2] 5.3.4 項参照)。

[注] Packet Time と Message Time の関係は、[R1] 3.4.3 項が定めている。

Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, 及び MTT Time Code の組み合わせを、Spacecraft Time Code Combination と称する。

本項では、Spacecraft Time Code Combination による時刻の表現方法を定める。

3.4.2. Common Specification // 共通規定

A **Packet Time Code** **shall** consist of an optional **P-field** and a mandatory **T-field**. An **Onboard Subnetwork Time Code** **shall** consist of only a **T-field**.

The **T-fields** of a **Packet Time Code** and **Onboard Subnetwork Time Code** are referred to as **Packet Time Indicator** and **Onboard Subnetwork Time Indicator**, respectively. Therefore, the **Onboard Subnetwork Time Code** is identical with the **Onboard Subnetwork Time Indicator**.

Each of a **Packet Time Indicator** and an **Onboard Subnetwork Time Indicator** **shall** be a binary integer with a fixed bit-length (*i.e.* **unsegmented time code** specified in [A5]).

Each of a **Packet Time Indicator** and an **Onboard Subnetwork Time Indicator** **shall** be composed of one or two fields. One (upper bits; hereafter referred to as a **Basic Time field**) **shall** be a mandatory fixed-bit-length binary integer in units of seconds, which measures a **Coarse Time**. The other (lower bits; hereafter referred to as a **Fractional Time field**) **shall** be an optional fixed-bit-length binary integer in units of seconds to a negative power of 2, which measures a **Fine Time**. The bit length of a **Fractional Time field** **may** be 0.

[Note 1] **T-field**, **P-field**, **Basic Time field**, and **Fractional Time field** are concepts defined for **CUC** and are generalized to other cases in this document.

[Note 2] The unit of **LSB** of a **Basic Time field** is 1 second and the unit of **MSB** of a **Fractional Time field** is 0.5 seconds.

The **Basic Time field** of a **Packet Time Indicator** **shall** be all or the lower part of the **Basic Time field** of an **Onboard Subnetwork Time Indicator**.

The **Fractional Time field** of a **Packet Time Indicator** **shall** be all or the upper part of the **Fractional Time field** of an **Onboard Subnetwork Time Indicator**.

Packet Time Code は、オプションの **P-field** と、必須の **T-field** とからなること。**Onboard Subnetwork Time Code** は、**T-field** のみからなること。

Packet Time Code 及び **Onboard Subnetwork Time Code** の **T-fields** を、それぞれ、**Packet Time Indicator** 及び **Onboard Subnetwork Time Indicator** と称する。この事は、**Onboard Subnetwork Time Code** が **Onboard Subnetwork Time Indicator** と同一である事を意味している。

Packet Time Indicator と **Onboard Subnetwork Time Indicator** は、何れも、固定ビット長の二進整数（つまり、[A5] が定める **unsegmented time code**）であること。

Packet Time Indicator と **Onboard Subnetwork Time Indicator** は、何れも、一つまたは二つのフィールドにより構成されること。一つ（上位ビット；以後、**Basic Time フィールド**と称する）は、必須の秒単位の固定ビット長の二進整数であり、**Coarse Time** を計測すること。また、他方（下位ビット；以降、**Fractional Time フィールド**と称する）は、オプションの2のべき乗分の1秒単位の固定ビット長の二進整数であり、**Fine Time** を計測すること。**Fractional Time** フィールドのビット長は0でも良い。

[注 1] **T-field**, **P-field**, **Basic Time** フィールド、及び **Fractional Time** フィールドは、**CUC** において定義された概念であり、本書で他の場合に拡張されている。

[注 2] **Basic Time** フィールドの **LSB** の単位は 1 秒であり、**Fractional Time** フィールドの **MSB** の単位は 0.5 秒である。

Packet Time Indicator の **Basic Time** フィールドは、**Onboard Subnetwork Time Indicator** の **Basic Time** フィールドの全体または下位部であること。

Packet Time Indicator の **Fractional Time** フィールドは、**Onboard Subnetwork Time Indicator** の **Fractional Time** フィールドの全体または上位部であること。

A **Supplementary Counter**, if it exists, **shall** hold the value of **Fine Time** in **MTT Time Code**.

Supplementary Counter は、存在する場合、**MTT Time Code** の **Fine Time** の値を保持すること。

The precise specification about the **Spacecraft Time Code Combination** (e.g. bit allocations) **shall** be either **STCC-Type 1** (see Section 3.4.3) or **STCC-Type 2** (see Section 3.4.4).

ビット割り当て等、**Spacecraft Time Code Combination** の厳密な仕様は、3.4.3 項に記す **STCC-Type 1** か 3.4.4 項に記す **STCC-Type 2** かの何れかであること。

Table 3-1 summarizes the difference between **STCC-Type 1** and **STCC-Type 2**. Note that the **Time Codes** in **STCC-Type 1** are the **CUC**. The **Time Codes** in **STCC-Type 2** have bit field allocation, which is specified in this document, and **may** not be compatible with the **CUC**.

Table 3-1 に、**STCC-Type 1** と **STCC-Type 2** の違いをまとめる。ここで、**STCC-Type 1** の **Time Codes** は **CUC** である。**STCC-Type 2** の **Time Codes** は、本書で独自に定めたビットフィールドの割り当てを持ち、**CUC** とは互換性が無くて**良い**。

Whereas the bit length of each of **Basic Time** fields and **Fractional Time** fields of the **Time Codes** in **STCC-Type 1** is a multiple of 8 bits, that in **STCC-Type 2** is arbitrary.

STCC-Type 1 では、**Time Codes** の **Basic Time** フィールドと **Fractional Time** フィールドのビット長は、何れも 8 ビットの倍数である。一方、**STCC-Type 2** では、任意である。

The bit length of a **Packet Time Indicator** is fixed to be 32 bits in any cases.

Packet Time Indicator のビット長は、何れの場合も、32 ビット固定である。

[Note 3] Use of **STCC-Type 1** in the categories of **Level-1, 2** is preferable because the combination satisfies the **CCSDS** standard ([A5]).

[注 3] **Level-1, 2** のカテゴリで **STCC-Type 1** を用いる事が、**CCSDS** 勧告 ([A5]) を満たす観点から好ましい。

Table 3-1: Comparison of the Time Codes in STCC-Type 1 and STCC-Type 2
STCC-Type 1 と STCC-Type 2 の Time Codes の比較

	STCC-Type 1	STCC-Type 2
Bit field allocation	CCSDS Unsegmented Code (CUC)	Original
Total length of Packet Time Indicator	32bits	
Total length of Onboard Subnetwork Time Indicator	48 bits	38 bits (STCC-Type 2a) or 40 bits (STCC-Type 2b)
Length of Basic Time field	(a multiple of 8 bits)	(not necessarily multiple of 8 bits)
Length of Fractional Time field		

For STCC-Type 2, two sub-types STCC-Type 2a and STCC-Type 2b are specified in Section 3.4.4; however, only STCC-Type 2a is fully specified in this document.

The following items **shall** be specified in each project.

- The type of the Spacecraft Time Code Combination: either STCC-Type 1 or STCC-Type 2a.

STCC-Type 2 の場合、STCC-Type 2a と STCC-Type 2b の二つのサブタイプが 3.4.4 項で定められているが、本書が完全に定めるのは STCC-Type 2a のみである。

以下の項目は、project ごとに定めること。

- Spacecraft Time Code Combination のタイプ : STCC-Type 1 または STCC-Type 2a の何れか。

3.4.3. STCC-Type 1: CUC

Each of a Packet Time Code and an Onboard Subnetwork Time Code **shall** be the CUC.

Figure 3-2 shows the STCC-Type 1 formats of Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, and MTT Time Code.

Packet Time Code と Onboard Subnetwork Time Code は、何れも、CUC であること。

Figure 3-2 に、Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, 及び MTT Time Code の STCC-Type 1 におけるフォーマットを示す。

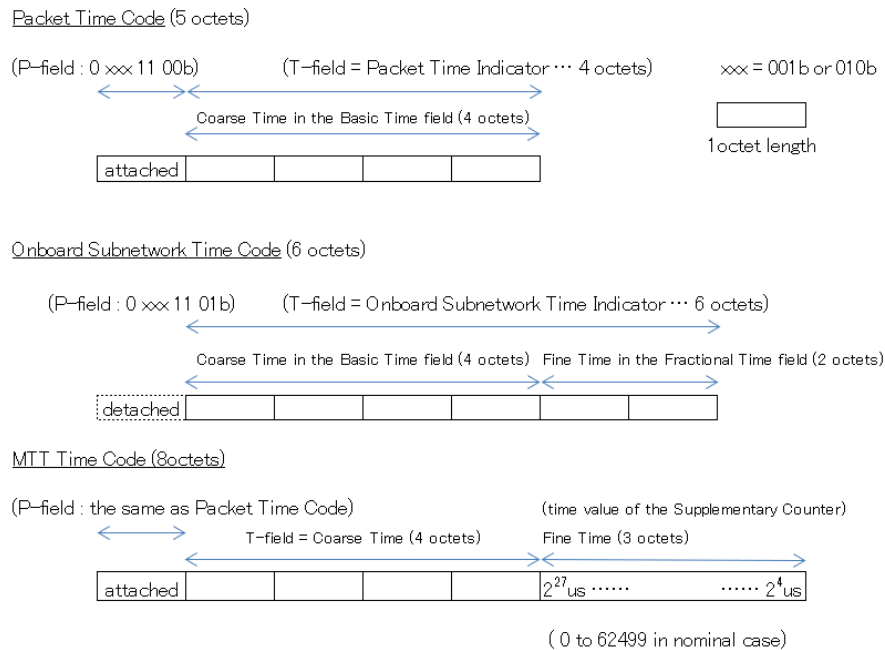


Figure 3-2: Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, and MTT Time Code in STCC-Type 1

In STCC-Type 1, P-field specified in [A5] **shall** be attached in Packet Time Codes.

Octet 2 defined in [A5] **shall** be absent in P-field.

[Rational 1] Time span of ~136 years can be allocated for a Fractional Time field with use of only Octet 1 defined in [A5].

[Rational 2] Sufficient time resolution can be allocated for a Fractional Time field with use of only Octet 1 for operations of monitoring and controlling.

[Note 1] Because Octet 2 is absent, the first bit of a P-field is always 0.

STCC-Type 1 では、Packet Time Codes には [A5] が定める P-field を付与すること。

[A5] が定義する Octet 2 は、P-field に存在しないこと。

[根拠 1] [A5] が定義する Octet 1 のみの使用で、Fractional Time フィールドに、~136 年のタイムスパンを確保できる。

[根拠 2] Octet 1 のみの使用で、Fractional Time フィールドに、監視制御に十分な時間分解能を確保できる。

[注 1] Octet 2 は存在しないため、P-field の第一ビットの値は常に 0 である。

A **Packet Time Code** shall consist of only a **Basic Time** field with a length of 4 octets and shall not contain a **Fractional Time** field.

An **Onboard Subnetwork Time Code** shall consist of a **Basic Time** field and a **Fractional Time** field with lengths of 4 octets and 2 octets, respectively.

[Note 2] The value of the **P-field** of a **Packet Time Code** is either 0 001 11 00b or 0 010 11 00b, depending on the epoch.

For **STCC-Type 1**, **Coarse Time** in the **MTT Time Code** shall be expressed with a **Packet Time Code**.

For **STCC-Type 1**, a **Supplementary Counter** in 24 bits shall be used. A **Supplementary Counter** shall count up every $1/2^{-16}s$. The nominal value of a **Supplementary Counter** is in the range of 0 to 65535 (the cases out of this nominal value will be specified in Section 6.3 in the future).

Packet Time Code は、長さ 4 octets の **Basic Time** フィールドを持つこと。また、**Fractional Time** フィールドを持たないこと。

Onboard Subnetwork Time Code は、長さ 4 octets の **Basic Time** フィールドと長さ 2 octets **Fractional Time** フィールドを持つこと。

[注 2] **Packet Time Code** の **P-fields** の値は、epoch によって、0 001 11 00b か 0 010 11 00b かの何れかである。

STCC-Type 1 では、**MTT Time Code** において、**Coarse Time** は **Packet Time Code** で表現すること。

STCC-Type 1 には、24 ビットの **Supplementary Counter** を用いること。**Supplementary Counter** は、 $1/2^{-16}s$ 毎にカウントアップすること。**Supplementary Counter** のノミナル値は 0～65535 の範囲内にある（オフノミナル値は将来 6.3 項に定める）。

3.4.4. STCC-Type 2: Arbitrary Binary Counter

In STCC-Type 2, a P-field shall be absent in Packet Time Code. Therefore, the Packet Time Code is identical with the Packet Time Indicator.

The bit length of a Packet Time Indicator shall be 32 bits (i.e. 4 octets).

A Packet Time Indicator is specified with the following parameters.

- The bit length of the Fractional Time field of a Packet Time Indicator: F_p .

An Onboard Subnetwork Time Indicator is specified with the following parameters.

- The bit length of the Basic Time field of an Onboard Subnetwork Time Indicator: B_c .
- The bit length of the Fractional Time field of an Onboard Subnetwork Time Indicator: F_c .

Then,

- the bit length of the Basic Time field of a Packet Time Indicator: B_p

is given by the equation $B_p = 32 - F_p$ and

- the bit length of an Onboard Subnetwork Time Indicator: N_c

is given by the equation $N_c = B_c + F_c$.

For the values of the parameters, the following combinations (STCC-Type 2a and STCC-Type 2b) are allowed.

[Rational] These are supported by the common on-ground software for the Calibration Scheme.

[Note] Only STCC-Type 2a can be used between STCC-Type 2a and STCC-Type 2b because one of the conditions for STCC-Type 2b to be used, the configuration of “SMCP without the SMCP Message” [A2], is beyond the scope of the current version of this document.

STCC-Type 2 では、Packet Time Code に P-field が存在しないこと。この事は、Packet Time Code が Packet Time Indicator と同一である事を意味している。

Packet Time Indicator のビット長は、32 ビット（つまり 4 octets）であること。

Packet Time Indicator は、以下のパラメータで定める。

- Packet Time Indicator の Fractional Time フィールドのビット長 : F_p

Onboard Subnetwork Time Indicator は、以下のパラメータで定める。

- Onboard Subnetwork Time Indicator の Basic Time フィールドのビット長 : B_c
- Onboard Subnetwork Time Indicator の Fractional Time フィールドのビット長 : F_c

そこで、

- Packet Time Indicator の Basic Time フィールドのビット長 : B_p

は、式 $B_p = 32 - F_p$ で与えられる。また、

- Onboard Subnetwork Time Indicator のビット長 : N_c

は、式 $N_c = B_c + F_c$ で与えられる。

パラメータの値として、以下の組合せ（STCC-Type 2a と STCC-Type 2b）が許容される。

[根拠] これらは、Calibration Scheme のための共通の地上ソフトウェアがサポートしている。

[注] STCC-Type 2b を用いる条件の一つが、本書の現バージョンの範囲を超える「SMCP Message [A2] なしの SMCP」であるため、STCC-Type 2a と STCC-Type 2b のうち、STCC-Type 2a のみを用いる事ができる。

Figure 3-3 shows the STCC-Type 2a formats of Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code and MTT Time Code.

For STCC-Type 2a, the values of the parameters shall be as follows.

- $Bc=32, Fc=Fc=6$.

These imply the following:

- $Bp=26, Nc=38$,

- a Packet Time Indicator is lower 32 bits of an Onboard Subnetwork Time Indicator,
- the time span expressed with a Packet Time Indicator is ~2.1 years,
- the time span expressed with an Onboard Subnetwork Time Indicator is ~136 years, and
- the time resolutions of an Onboard Subnetwork Time Indicator and Packet Time Indicator are both 15.625msec (64Hz).

For STCC-Type 2a, Coarse Time in the MTT Time Code shall be expressed with a 30-bit binary integer.

For STCC-Type 2a, a Supplementary Counter with 20 bits shall be used. A Supplementary Counter shall count up every 1 μ s. The nominal value of a Supplementary Counter is in the range of 0 to 999999 (the cases out of this nominal value will be specified in Section 6.3 in the future).

These imply the following.

- (The value of a Fractional Time field) = (the value of a Supplementary Counter) / 15625 (in the nominal case).

Figure 3-3 に、Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, 及び MTT Time Code の STCC-Type 2a におけるフォーマットを示す。

STCC-Type 2a では、パラメータの値は以下であること。

- $Bc=32, Fc=Fc=6$

これらの事は以下を意味する。

- $Bp=26, Nc=38$

- Packet Time Indicator は、Onboard Subnetwork Time Indicator の下位 32 ビット
- Packet Time Indicator が表現する期間は ~2.1 年
- Onboard Subnetwork Time Indicator が表現する期間は ~136 年
- Onboard Subnetwork Time Indicator と Packet Time Indicator の時間分解能は、何れも、15.625msec (64Hz)

STCC-Type 2a では、MTT Time Code において、Coarse Time を、30 ビットの二進整数表現すること。

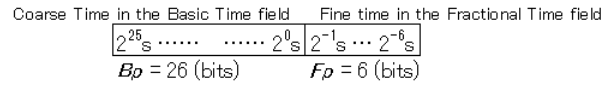
STCC-Type 2a には、20 ビットの Supplementary Counter を用いること。Supplementary Counter は、1 μ s 毎にカウントアップすること。Supplementary Counter のノミナル値は 0 ~ 999999 の範囲内にある（オフノミナル値は将来 6.3 項に定める）。

これらの事は以下を意味する。

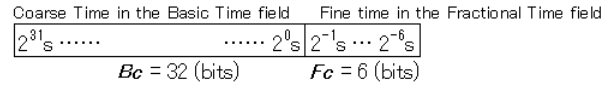
- (Fractional Time フィールドの値) = (Supplementary Counter の値) / 15625 (ノミナル)

Packet Time Code

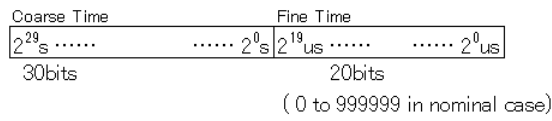
= Packet Time Indicator ... 4octets

Onboard Subnetwork Time Code

= Onboard Subnetwork Time Indicator ... 38bits

MTT Time Code (50bits)

(time value of the Supplementary Counter)



**Figure 3-3: Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code,
and MTT Time Code in STCC-Type 2a**

Figure 3-4 shows the STCC-Type 2b formats of Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, and MTT Time Code.

For STCC-Type 2b, the MTT Time Code **shall** be the same as the Onboard Subnetwork Time Code.

For STCC-Type 2b, the values of the parameters **shall** be as follows.

- $Bc=27$, $Fc=13$, $Fp=5$.

This implies the following.

- $Bp=27$, $Nc=40$,

- a Packet Time Indicator is upper 32 bits of an Onboard Subnetwork Time Indicator,

- the time span expressed with both a Packet Time Indicator and Onboard Subnetwork Time Indicator is ~ 4.25 years,

- the time resolution of a Packet Time Indicator is 31.25 msec (32 Hz), and

- the time resolution of an Onboard Subnetwork Time Indicator is 122 μ s (2^{-13} s).

Figure 3-4 に、Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, 及び MTT Time Code の STCC-Type 2b におけるフォーマットを示す。

STCC-Type 2b では、MTT Time Code は、Onboard Subnetwork Time Code と同一であること。

STCC-Type 2b では、パラメータの値は以下であること。

- $Bc=27$, $Fc=13$, $Fp=5$

この事は以下を意味する。

- $Bp=27$, $Nc=40$

- Packet Time Indicator は、Onboard Subnetwork Time Indicator の上位 32 ビット

- Packet Time Indicator と Onboard Subnetwork Time Indicator が表現する期間は、共に、 ~ 4.25 年

- Packet Time Indicator の時間分解能は 31.25 msec (32 Hz)

- Onboard Subnetwork Time Indicator の時間分解能は 122 μ s (2^{-13} s)

Packet Time Code

= Packet Time Indicator ... 4 octets

Coarse Time in the Basic Time field Fine time in the Fractional Time field

2^{26} s	2^0 s	2^{-1} s	2^{-5} s
$Bp = 27$ (bits)			$Fp = 5$ (bits)		

Onboard Subnetwork Time Code

= Onboard Subnetwork Time Indicator ... 5 octets

= MTT Time Code

Coarse Time in the Basic Time field Fine time in the Fractional Time field

2^{26} s	2^0 s	2^{-1} s	2^{-13} s
$Bc = 27$ (bits)			$Fc = 13$ (bits)		

Figure 3-4: Packet Time Code, Onboard Subnetwork Time Code, and MTT Time Code in STCC-Type 2b

4. DISTRIBUTION OF SPACECRAFT TIME SPACECRAFT TIME 配信

4.1. GENERAL // 一般

Each onboard Node [A1] **may** have a clock referred to as a Synchronized Clock.

A Synchronized Clock maintains Spacecraft Time.

Each project **shall** specify which Nodes have Synchronized Clocks.

This chapter specifies the scheme, referred to as Synchronization Scheme, to synchronize time value from the Primary Clock to Synchronized Clocks.

A Synchronized Clock **shall** be periodically synchronized to the Primary Clock.

A Primary Clock Functional Object **shall** distribute the value of Spacecraft Time indicated by the Primary Clock to the Nodes which have Synchronized Clocks.

各衛星搭載 Node [A1] は、Synchronized Clock と称する時計をもって**良い**。

Synchronized Clock は、Spacecraft Time を維持する。

各 project は、どの Nodes が Synchronized Clocks を持つか定める**こと**。

本章は、Primary Clock と Synchronized Clocks を同期させるための Synchronization Scheme と称する方法を定める。

Synchronized Clock は、Primary Clock と定期的に同期される**こと**。

Primary Clock Functional Object は、Primary Clock が示す Spacecraft Time の値を、Synchronized Clocks を持つ Nodes に配信する**こと**。

4.2. DISTRIBUTION WITH SPACEWIRE // SPACEWIRE による配信

4.2.1. General // 一般

In this section, the [Synchronization Scheme](#) to be used with the [SpaceWire Protocol](#) is specified. In the [Synchronization Scheme](#), [SpaceWire TimeCodes](#) [A7] are used to distribute the timing information.

[Note1] Section 3.2 in [A7] states that Time-Code is issued across the entire system, allowing synchronization to a microsecond precision. However, how [SpaceWire TimeCode](#) is used for time synchronization is not clearly specified.

In this architecture, among the methods to pass on the timing, those with which the timing of [SpaceWire TimeCodes](#) are synchronous and asynchronous with the timing of [Spacecraft Time](#) are referred to as [Synchronous method](#) and [Asynchronous method](#), respectively.

[Note2] This definition implies that the time interval of [SpaceWire TimeCodes](#) in the [Synchronous method](#) is [1/64](#) seconds.

[Asynchronous method](#) **shall** be used if [STCC-Type 1](#) is used.

[Synchronous method](#) **shall** be used if [STCC-Type 2](#) is used.

A [Spacecraft Time](#) distributed in an onboard subnetwork is called [Time Information](#) in [A7]. In this architecture, the [Time Code](#) to express [Time Information](#) is called the [Onboard Subnetwork Time Code](#) (see Section 3.4.1).

本項では、[SpaceWire Protocol](#) と共に用いる [Synchronization Scheme](#) を定める。[Synchronization Scheme](#) では、タイミング情報の配信に [SpaceWire TimeCodes](#) [A7] を用いる。

[注 1] [A7] 3.2 項は、「TimeCode はシステム全体に分配され、マイクロ秒程度の精度で同期をとることができる。」と述べている。しかし、どのように [SpaceWire TimeCode](#) を時刻同期に用いるかは明確には定めていない。

本アーキテクチャでは、タイミングを伝える方法のうち、[SpaceWire TimeCodes](#) のタイミングが、[Spacecraft Time](#) のタイミングと、同期及び非同期なものを、それぞれ、[Synchronous method](#) 及び [Asynchronous method](#) と称する。

[注 2] この定義は、[Synchronous method](#) における [SpaceWire TimeCodes](#) の時間間隔が [1/64](#) 秒である事を意味する。

[STCC-Type 1](#) を用いる場合、[Asynchronous method](#) を用いる **こと**。

[STCC-Type 2](#) を用いる場合、[Synchronous method](#) を用いる **こと**。

[A7] では、衛星搭載サブネットワークで配信する [Spacecraft Time](#) の事を、[時刻情報](#)と呼んでいる。また、本アーキテクチャでは、[時刻情報](#)を表現する [Time Code](#) は、[Onboard Subnetwork Time Code](#) と呼んでいる (3.4.1 項参照)。

The upper bits of [Time Information](#) cannot be synchronized with [SpaceWire TimeCodes](#). [A7] specifies that a [Synchronization Service](#) passes from the time-master device to the user device the information of the upper time digits that [SpaceWire TimeCodes](#) cannot synchronize. Section 8.4 in [A7] specifies the [Master Trigger Time Write service](#) as the [Synchronization Service](#) by the [SpaceWire-RMAP](#), which passes time information at specified intervals with [RMAP Write Commands](#). Similarly, Sections 9.3 and 10.3 in [A7] specify the [Synchronization Service](#) by the protocols [SpaceWire-PTP](#) and [SpaceWire-R](#), respectively.

If the [SpaceWire Protocol](#) is used for the [Onboard Subnetwork Protocol](#) in this architecture, the [Synchronization Services](#) with one of the [SpaceWire-RMAP](#) ([A7] Section 8.4), the [SpaceWire-PTP](#) ([A7] Section 9.3), and the [SpaceWire-R](#) ([A7] Section 10.3) **shall** be employed to distribute the upper bits of [Time Information](#). This document refers to the [Onboard Subnetwork Time Code](#)'s upper bits which are synchronized with the [Synchronization Services](#) as [Synchronization Service field](#) (see Figures 4-1 and 4-2).

[時刻情報](#)の上位桁は、[SpaceWire TimeCodes](#) では同期できない。[A7] は、[Synchronization Service](#) が、[SpaceWire TimeCodes](#) では同期できない時刻の上位桁の情報を、時刻マスタ機器からユーザ機器に配信する事を定めている。[A7] 8.4 項は、[SpaceWire-RMAP](#) による [Synchronization Service](#) として、規定時間ごとに [RMAP Write Commands](#) により時刻情報を配信する [マスタトリガ時刻 Write サービス](#)を定めている。また、同様に、[A7] 9.3 項及び 10.3 項は、それぞれ、[SpaceWire-PTP](#) 及び [SpaceWire-R](#) プロトコルによる [Synchronization Service](#) を定めている。

本アーキテクチャにおいて [Onboard Subnetwork Protocol](#) に [SpaceWire Protocol](#) を用いる場合、[時刻情報](#)の上位桁の配信に、[SpaceWire-RMAP](#) ([A7] 8.4 項), [SpaceWire-PTP](#) ([A7] 9.3 項) または [SpaceWire-R](#) ([A7] 10.3 項) による [Synchronization Service](#) を使うこと。本書では、この [Synchronization Service](#) で同期する [Onboard Subnetwork Time Code](#) の上位桁を、[Synchronization Service](#) フィールドと称する (Figures 4-1 及び 4-2 参照)。

4.2.2. Synchronous Method

In the **Synchronous method**, a **SpaceWire TimeCode** with the value of zero **shall** be transmitted at timings of counting up of the **Coarse Time** of **Spacecraft Time**.

In the **Synchronous method**, the value of a **SpaceWire TimeCode** **shall** be used to distribute the lower 6 bits of **Time Information**.

In the **Synchronous method**, **Onboard Subnetwork Time Code** consists of a **Synchronization Service** field and a **SpaceWire TimeCode** field (see Figure 4-1).

In the **Synchronous method**, the number of bits of the **Synchronization Service** field **shall** be 32. The lower 6 bits of the **Onboard Subnetwork Time Code** in the **Synchronous method** is referred to as **SpaceWire TimeCode field**.

The **Synchronization Service** field and the **SpaceWire TimeCode** field hold the value of **Coarse Time** and that of **Fine Time**, respectively.

Synchronous method では、**Spacecraft Time** の **Coarse Time** のカウントアップのタイミングに、値がゼロの **SpaceWire TimeCodes** の送信すること。

Synchronous method では、**SpaceWire TimeCode** の値を、時刻情報の下位 6 ビットの配信に用いること。

Synchronous method では、**Onboard Subnetwork Time Code** は、**Synchronization Service** フィールドと **SpaceWire TimeCode** フィールドからなる (Figure 4-1 参照)。

Synchronous method では、**Synchronization Service** フィールドのビット数は、32 ビットであること。また、**Synchronous method** における **Onboard Subnetwork Time Code** の下位 6 ビットを、**SpaceWire TimeCode** フィールドと称する。

Synchronization Service フィールド及び **SpaceWire TimeCode** フィールドは、それぞれ、**Coarse Time** の値及び **Fine Time** の値を保持する。

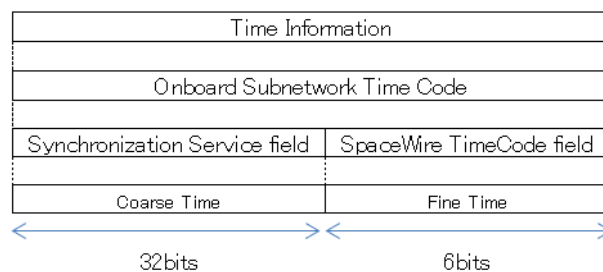


Figure 4-1: The structure of Time Information (Synchronous Method)
Time Information の構造 (Synchronous Method)

4.2.3. Asynchronous Method

In the **Asynchronous method**, the value of a **SpaceWire TimeCode** is not used to distribute any bits of **Time Information**.

In the **Asynchronous method**, **Onboard Subnetwork Time Code** consists of only a **Synchronization Service** field (see Figure 4-2).

In the **Asynchronous method**, the number of bits of the **Synchronization Service** field **shall** be 48.

The **Synchronization Service** field contains a 32-bit value of **Coarse Time** and 16 bits value of **Fine Time** (see Section 3.4.3).

Asynchronous method では、**SpaceWire TimeCode** の値を、**時刻情報**のどのビットの配信にも用いない。

Asynchronous method では、**Onboard Subnetwork Time Code** は、**Synchronization Service** フィールドのみからなる (Figure 4-2 参照)。

Asynchronous method では、**Synchronization Service** フィールドのビット数は、48 ビットであること。

Synchronization Service フィールドは、**Coarse Time** の値 32 ビットと **Fine Time** の値 16 ビットを含む (3.4.3 項参照)。

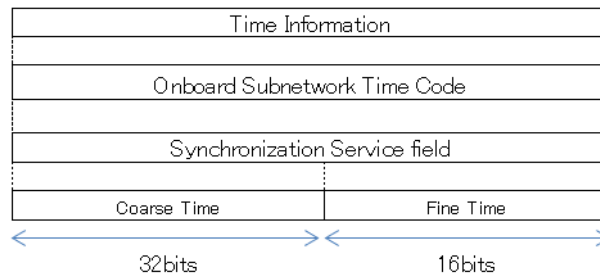


Figure 4-2: The structure of Time Information (Asynchronous Method)
Time Information の構造 (Asynchronous Method)

5. CALIBRATION SCHEME OF SPACECRAFT TIME

5.1. GENERAL // 一般

A Calibration Scheme relates time values of a clock in the Uncorrected clock-mode to time values of a clock in the Corrected clock-mode.

This chapter specifies the Calibration Scheme referred to as the Spacecraft-to-Ground Calibration Scheme, which relates time values of a Primary Clock in the Uncorrected clock-mode to time values of a clock in a ground station in the Corrected clock-mode.

Section 5.2 specifies time measurement aboard a spacecraft. Section 5.3 specifies time measurement on the ground.

Calibration Scheme は、Uncorrected clock-mode の時計の時刻値を、Corrected clock-mode の時計の時刻値に対応させる。

本章では、Uncorrected clock-mode の Primary Clock の時刻値を、Corrected clock-mode の地上局の時計の時刻値と対応させるための Spacecraft-to-Ground Calibration Scheme と称する Calibration Scheme について定める。

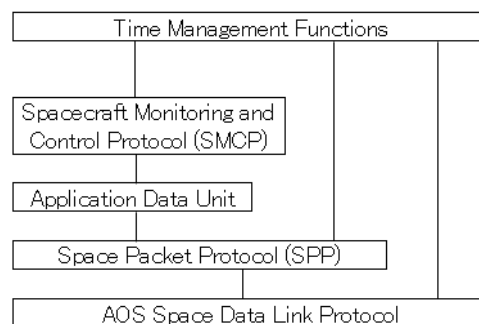
5.2 項は、衛星上での時刻計測を定める。5.3 項は、地上での時刻計測を定める。

5.2. TIME MEASUREMENT ABOARD SPACECRAFT // 衛星上での時刻計測

5.2.1. Common Specification // 共通規定

Figure 5-1 shows the relation between the [Spacecraft-to-Ground Calibration Scheme](#) and the lower-layer telemetry protocols. Information required for the [Spacecraft-to-Ground Calibration Scheme](#) is transferred with one of the following protocols: the [Space Packet Protocol](#) [A3], [Spacecraft Monitor and Control Protocol \(SMCP\)](#) [A2], and [AOS Space Data Link Protocol](#) [A4].

Figure 5-1 に、[Spacecraft-to-Ground Calibration Scheme](#) と下位層のテレメトリプロトコルとの関係を示す。[Spacecraft-to-Ground Calibration Scheme](#) に必要な情報は、三つのプロトコル：[Space Packet Protocol](#) [A3]、[Spacecraft Monitor and Control Protocol \(SMCP\)](#) [A2]、及び [AOS Space Data Link Protocol](#) [A4] の何れかにより伝送する。



**Figure 5-1: Relation with other layers
他層との関係**

The value of [Spacecraft Time](#) when a specific [AOS Transfer Frame](#) [A4] is transmitted to the ground (hereafter referred to as [Marker Transmission Time](#) or [MTT](#)) **shall** be measured.

An [MTT](#) **shall** be transferred to the ground by a telemetry. A telemetry which contains an [MTT](#) is referred to as [Time Telemetry](#).

A spacecraft **shall** have a function to generate [Time Telemetries](#) periodically.

The [AOS Transfer Frame](#) whose transmission time is measured is referred to as a [Reference Transfer Frame](#) and the measured point and timing in a wave form are referred to as a [Measurement Point](#) and [Measurement Timing](#), respectively.

特定の [AOS Transfer Frame](#) [A4] を地上に送信する時点の [Spacecraft Time](#) の値（以降、[Marker Transmission Time](#) または [MTT](#) と称する）を計測すること。

[MTT](#) は、テレメトリで地上に伝送されること。[MTT](#) を含むテレメトリを [Time Telemetry](#) と称する。

衛星は、[Time Telemetries](#) を周期的に生成する機能を持つこと。

送信時刻を計測する [AOS Transfer Frame](#) を、[Reference Transfer Frame](#) と称する。また、波形の計測点及び計測時間を、それぞれ、[Measurement Point](#) 及び [Measurement Timing](#) と称する。

The **Measurement Point** **should** be the first bit of an **Attached Sync Marker** [A6] attached to a **Reference Transfer Frame**.

[Rational] In the specification of the **SLE** [R6], which is the CCSDS standard of the ground protocol, the **Earth Receive Time** is measured with the first bit of an **Attached Sync Marker** ([R8], Section 3.6.2.3 in [R6]). For consistency, measurement of the first bit of an **Attached Sync Marker** is preferable.

If a **Measurement Point** has an offset from the first bit of an **Attached Sync Marker**, the offset **shall** be a constant in units of bits.

[Example] The offset in the measured position in units of bits is **+32** if the **Measurement Point** is not the start but end position of an **Attached Sync Marker**.

A **Measurement Timing** **should** be the timing when a **Measurement Point** is transmitted from a spacecraft.

If a **Measurement Timing** has an offset from the timing when the **Measurement Point** is transmitted from a spacecraft, the offset **shall** be constant time in units of seconds.

A **Time Telemetry** **shall** be either a **VALUE Telemetry Message** (hereafter referred to as a **TIME Message**; see Section 5.2.2) or a **Reference Transfer Frame** itself (hereafter referred to as a **TIME Frame**; see Section 5.2.3).

The value of a **MTT Time Code** of **STCC-Type 2** **shall** be held in a **TIME Message**.

[Note 1] The method of **TIME Messages** is compatible with the **Packet Method** specified in Section 3.3.1 of [R5].

[Note 2] A **Transfer Frame** which contains a **TIME Messages** is generated after generation of a **Reference Transfer Frame**.

The value of a **MTT Time Code** of **STCC-Type 1** **shall** be held in a **TIME Frame**.

Measurement Point は、**Reference Transfer Frame** に付随する **Attached Sync Marker** [A6] の先頭ビットであるべきである。

[根拠] 地上プロトコルの CCSDS 標準である **SLE** [R6] の仕様では、**Attached Sync Marker** の先頭ビットで **Earth Receive Time** を計測する ([R6] の 3.6.2.3 項、[R8])。整合をとるため、**Attached Sync Marker** の先頭ビットの計測が望ましい。

Measurement Point が **Attached Sync Marker** の先頭ビットからオフセットを持つ場合、そのオフセットは、ビットの単位の固定値であること。

[例] **Measurement Point** が **Attached Sync Marker** の先頭では無く末尾である場合には、ビットの単位の計測点のオフセットは**+32** である。

Measurement Timing は、**Measurement Point** を衛星から送信するタイミングであるべきである。

Measurement Timing が **Measurement Point** が衛星から送信されるタイミングからオフセットを持つ場合、そのオフセットは、秒の単位の固定時間であること。

Time Telemetry は、**VALUE Telemetry Message** (以降、**TIME Message** と称する; 5.2.2 項参照) または **Reference Transfer Frame** そのもの (以降、**TIME Frame** と称する; 5.2.3 項参照) の何れかであること。

STCC-Type 2 の **MTT Time Code** の値は、**TIME Message** に保持されること。

[注 1] **TIME Message** の方式は、[R5] 3.3.1 項が定める**パケット方式**と互換性がある。

[注 2] **TIME Messages** を含む **Transfer Frame** は、**Reference Transfer Frame** の生成後に生成する。

STCC-Type 1 の **MTT Time Code** の値は **TIME Frame** に保持されること。

[Note 3] The method of **TIME Frames** is compatible with the **Frame Method** specified in Section 3.3.2 of [R5].

In the **SLE**, information of the Bit Rate required for the **Calibration Scheme** is not available. Therefore, if a **Measurement Point** has an offset from first bit of an **Attached Sync Marker**, the information of the Bit Rate **shall** be encoded into a **Value Telemetry Message**. A fixed position field of a **Space Packet** which has the **APID** value determined by a **project** **shall** contain this information of the Bit Rate, in order to avoid causing unnecessary complexity in data processing in the ground systems.

The following items **shall** be determined in each **project** and specified in a **project**-specific document using the table provided in Section 7.2.3.

- Delivery method of Sampling Timing (**TIME Message** or **Time Frame**),
- Offset of **Measurement Timing** (constant in units of seconds),
- Offset of **Measurement Point** (constant in units of bits), and
- Time interval with which **TIME Messages** are generated (e.g. once per five **Transfer Frames**).

[注 3] **TIME Frame** の方式は、[R5] 3.3.2 項が定める **フレーム方式** と互換性がある。

SLE では、**Calibration Scheme** が要求するビットレートの情報が入手できない。そこで、**Measurement Point** が **Attached Sync Marker** の先頭ビットからオフセットを持つ場合、ビットレートの情報を **Value Telemetry Message** にエンコードすること。地上システムにおけるデータ処理が必要以上に複雑になるのを避けるため、**project** が定めた **APID** 値を持つ **Space Packet** の固定位置のフィールドが、このビットレートの情報を含むこと。

以下の項目を、**project** 毎に決め、7.2.3 項に示す表を用いて **project** 固有の文書で定めること。

- サンプルタイミングの配信方式 (**TIME Message** または **Time Frame**)
- **Measurement Timing** のオフセット (秒の単位の定数)
- **Measurement Point** のオフセット (ビットの単位の定数)
- **TIME Messages** を生成する時間間隔 (例えば、5 個の **Transfer Frames** に一回)

5.2.2. TIME Message

If TIME Messages are used, a Primary Clock Functional Object **shall** be able to generate also one-shot TIME Message as a result of executing an Operation specified in [R7].

A TIME Message **shall** contain the values of the Attributes [R7] listed in Table 5-1.

The format of the Attribute Values field [A2] of a TIME Message is shown in Figure 5-2.

Neither a Time Code field nor Attachment field [A2] is present in a TIME Message.

Neither blocking nor segmenting by the ADU protocol [R1] **shall** be used for Time Messages.

TIME Messages を用いる場合、Primary Clock Functional Object は、[R7] が定める Operation の実行結果として、単発の TIME Messages も生成可能であること。

TIME Message は Table 5-1 に示す Attributes [R7] の値を含むこと。

TIME Message の Attribute Values フィールド [A2] のフォーマットを Figure 5-2 に示す。

Time Code フィールドと Attachment フィールド [A2] の何れも TIME Messages には存在しない。

ADU protocol による blocking も segmenting [R1] の何れも Time Messages に用いないこと。

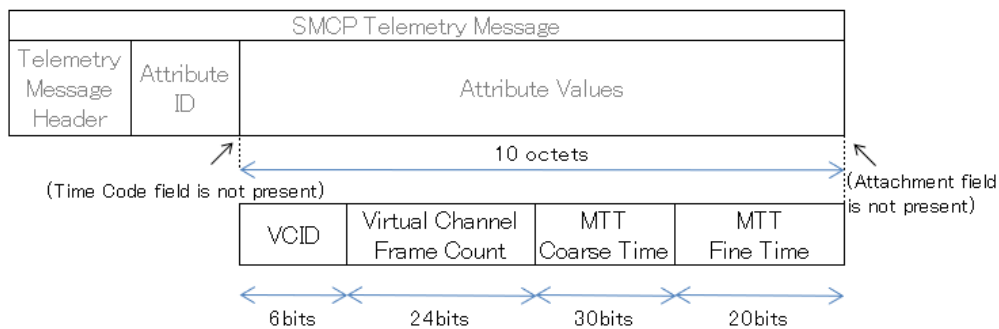
Table 5-1: Attributes held in a TIME Message (STCC-Type 2)
TIME Message に保持される Attributes (STCC-Type 2)

(a) STCC-Type 2a

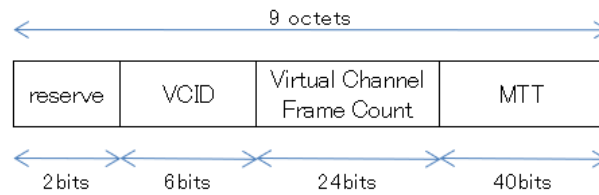
Attribute / Field Name	Length (bits)	Unit	Definition
VCID	6	N/A	<u>Virtual Channel Identifier (VCID)</u> [A4] of the Reference Transfer Frames
Virtual Channel Frame Count	24	N/A	<u>Virtual Channel Frame Count</u> [A4] of the Reference Transfer Frames
MTT Coarse Time	30	second	Value of the <u>Basic Time</u> field of the <u>Onboard Subnetwork Time Code</u> of the MTT
MTT Fine Time	20	1μs	Value of the <u>Supplementary Counter</u> of the MTT

(b) STCC-Type 2b

Attribute / Field Name	Length (bits)	Unit	Definition
Reserve	2	N/A	
VCID	6	N/A	Virtual Channel Identifier (VCID) of the Reference Transfer Frames
Virtual Channel Frame Count	24	N/A	Virtual Channel Frame Count of the Reference Transfer Frames
MTT	40	31.25msec	Value of the MTT



(a) STCC-Type 2a



(b) STCC-Type 2b

Figure 5-2: Attribute Values field of a TIME Message (STCC-Type 2)

The field marked as “Reserved” **shall** not be used and be filled with zeros. “Reserved”となっているフィールドは、使用を避け、ゼロで埋めること。

The following items **shall** be determined in each **project** and specified in a **project**-specific document, using the table provided in Section 7.2.3:

- APID (specified in [A3]) of the **Space Packet** which contains **TIME Messages**,
- Name of the **Primary Clock Functional Object**,
- Name of the **Operation** for generating a **TIME Message** (only **STCC-Type 2a**),
- FOID (specified in [A2]) of the **Primary Clock Functional Object** (only **STCC-Type 2a**), and
- Attribute ID of the Attribute Sequence specified in [A2] held in **TIME Messages** (only **STCC-Type 2a**).

以下の項目を、**project** 毎に決め、7.2.3 項に示す表を用いて **project** 固有の文書で定めること。

- **TIME Messages** を含む **Space Packet** の ([A3] が定める) APID,
- **Primary Clock Functional Object** の名称
- **TIME Message** を生成する **Operation** の名称 (**STCC-Type 2a** のみ)
- **Primary Clock Functional Object** の ([A2] が定める) FOID (**STCC-Type 2a** のみ)
- **TIME Messages** に保持される、[A2] が定める Attribute Sequence の Attribute ID (**STCC-Type 2a** のみ)

5.2.3. TIME Frame

A TIME Frame **shall** contain the values of the Attributes listed in Table 5-2.

TIME Frame は、Table 5-2 に示す Attributes の値を含むこと。

Table 5-2: Attributes held in a TIME Frame
TIME Frame に保持される Attributes

Attribute Name	Length (bits)	Unit	Definition
MTT Coarse Time	32	Second	Value of the Basic Time field of the Onboard Subnetwork Time Code
MTT Fine Time	24	$1/2^{-16}s$	Value of the Supplementary Counter

The format of the Transfer Frame Data field [A4] of an AOS Transfer Frame is shown in Figure 5-3

AOS Transfer Frame の Transfer Frame Data フィールド [A4] のフォーマットを Figure 5-3 に示す。

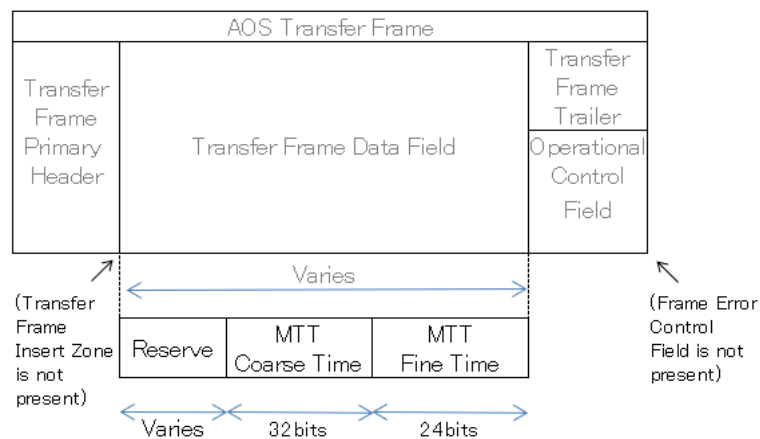


Figure 5-3: Time Frame

The field marked as “Reserved” **shall** not be used and be filled with zeros.

“Reserved”となっているフィールドは、使用を避け、ゼロで埋めること。

The following items **shall** be determined in each project and specified in a project-specific document, using the table provided in Section 7.2.3:

以下の項目を、project 毎に決め、7.2.3 項に示す表を用いて project 固有の文書で定めること。

- VCID of TIME Frames

- TIME Frames の VCID

5.3. TIME MEASUREMENT ON THE GROUND // 地上における時刻計測

For time calibration of the **Spacecraft Time**, a ground station **shall** measure time of the timing when the first bit of the **Attached Sync Marker** attached to a **Reference Transfer Frame** is received (**Earth Receive Time**).

Note that the **Earth Receive Time** can be related to the sampled timing of the **Spacecraft Time** (MTT) with correction for delays in propagation and processing.

[Note] The **Earth Receive Time** is carried with telemetry in the ground subnetwork as specified in [R8] and [R9].

Spacecraft Time を時刻校正するために、地上局は **Reference Transfer Frame** に付随する **Attached Sync Marker** の先頭ビットを受信したタイミングの時刻 (**Earth Receive Time**) を計測する **こと**。

ここで、**Earth Receive Time** は、伝播と処理の遅延を補正する事で、**Spacecraft Time** をサンプルしたタイミング (MTT) と対応付けできる。

[注] **Earth Receive Time** は、[R8] 及び [R9] の規定に従い、テレメトリと共に地上サブネットワーク上で運ばれる。

6. SYNCHRONIZATION SCHEME AND DESCREATE TIME ADJUSTMENT SCHEME OF SPACECRAFT TIME

6.1. GENERAL // 一般

This chapter specifies the function required to maintain the time accuracy of the **Primary Clock** in the **Corrected clock-mode**. In Section 6.2, the **Time Adjustment Scheme** using a clock in a ground station is specified. In Section 6.3, the **Synchronization Scheme** using a **GPS** receiver is specified.

本章では、**Corrected clock-mode** の **Primary Clock** の時刻精度の維持に要求される機能を定める。6.2 項では、地上局の時計を使用する **Time Adjustment Scheme** を定める。6.3 項では、**GPS** 受信機を使用する **Synchronization Scheme** について定める。

6.2. DESCREATE TIME ADJUSTMENT SCHEME WITH A CLOCK IN A GROUND STATION // 地上局の時計による DESCREATE TIME ADJUSTMENT SCHEME

The **Discreate Time Adjustment Scheme** **shall** specify the method to make multiple clocks have the same time value.

Discreate Time Adjustment Scheme は、複数の時計を同じ時刻値にする方法を定めること。

The **Discreate Time Adjustment Scheme** **shall** guarantee the time accuracy of the clocks for a certain period after an operation of adjustment is performed.

Discreate Time Adjustment Scheme は、補正の操作の実行後の一定時間、時計の時刻精度を保証すること。

Each **project** **shall** specify the **Discreate Time Adjustment Scheme** with a clock in a ground station if needed.

各 **project** は、必要に応じ、地上局の時計による **Discreate Time Adjustment Scheme** を定めること。

6.3. SYNCHRONIZATION SCHEME WITH A CLOCK WITH A GPS RECIVER GPS 受信機内の時計との SYNCHRONIZATION SCHEME

The **Synchronization Scheme** **shall** specify the method to make multiple clocks have the same time value.

Synchronization Scheme は、複数の時計を同じ時刻値にする方法を定めること。

The **Synchronization Scheme** **shall** guarantee the time accuracy of the clocks for the duration while its function is active.

Synchronization Scheme は、その機能がアクティブである間、時計の時刻精度を保証すること。

Each **project** **shall** specify the **Synchronization Scheme** with a **GPS** receiver if needed.

各 **project** は、必要に応じ、**GPS** 受信機との **Synchronization Scheme** を定めること。

7. METHOD TO SPECIFY MANAGED PARAMETERS IN EACH PROJECT // PROJECT 固有な MANAGED PARAMETERS の定め方

7.1. GENERAL // 一般

This chapter presents the method to specify values of the project-specific managed parameters for Time Management.

The managed parameters for Time Management are tabulated in the tables in this chapter. Every project shall specify all the parameter values in all the tables and shall present them in a project-specific document, using the corresponding tables in this chapter, including the notes in and below each table if any, as the template.

[Example] Appendix B presents an example of specifying the values of the managed parameters for Time Management used for a project.

本章では、project 固有な Time Management の managed parameters の値の定め方を示す。

Time Management の managed parameters は、本章の表に列挙される。何れの project も、全ての表にある全てのパラメータの値を定め、project 固有の文書で提示すること。その際、該当する本章の表をテンプレートとして用い、表内部と下部の注釈部分も（あれば）含めること。

[例] ある project が用いる Time Management の managed parameters の値を定めた例を Appendix B に示す。

7.2. SPACECRAFT MONITOR AND CONTROL PROTOCOL

7.2.1. Spacecraft Time

The values of the managed parameters related with Onboard Subnetwork Time Code (see Chapter 3 in this document) shall be specified in a form of Table 7-1.

Onboard Subnetwork Time Code（本書の 3 章参照）に関連する managed parameters の値は、Table 7-1 の形式で定めること。

Table 7-1: Values of the managed parameters related with Onboard Subnetwork Time Code
Onboard Subnetwork Time Code に関連する managed parameters の値

Managed Parameter Name	Allowed Value	Unit / Note
Type of the Spacecraft Time Code Combination	Either STCC-Type 1 or STCC-Type 2a	---
The operation mode of onboard clocks	Either Corrected clock-mode or Uncorrected clock-mode	
For Corrected clock-mode		
Epoch	GPS or TAI	---
Long-term accuracy of Primary Clock for clock correction	(Recommended value is ± 0.5 sec)	Second
Maximum invalid time value	(Recommended value is $10 \times 365 \times 86400$ sec (~ 10 years))	Second (from the epoch)

7.2.2. Distribution of Spacecraft Time

The values of the **managed parameters** related with distribution of **Spacecraft Time** (see Chapter 4 in this document) **shall** be specified in a form of Table 7-2.

Spacecraft Time 配信（本書の 4 章参照）に関連する **managed parameters** の値は、Table 7-2 の形式で定める **こと**。

Table 7-2: Values of the **managed parameters related with distribution of **Spacecraft Time****
Spacecraft Time 配信に関連する **managed parameters の値**

Managed Parameter Name	Allowed Value	Unit / Note
Nodes to which the Spacecraft Time is distributed		---
Protocol	One of SpaceWire-RMAP, SpaceWire-PTP or SpaceWire-R	---
Lower bits of Space Time	SpaceWire TimeCode or Absent	---

7.2.3. Calibration Scheme of Spacecraft Time

The values of the **managed parameters** related with **TIME Messages** and **TIME Frames** (see Chapter 5 in this document) **shall** be specified in a form of Table 7-3.

TIME Messages と **TIME Frames**（本書の 5 章参照）に関連する **managed parameters** の値は、Table 7-3 の形式で定める **こと**。

Table 7-3: Values of the managed parameters related with TIME Messages and TIME Frames
TIME Messages と TIME Frames に関連する managed parameters の値

Managed Parameter Name	Allowed Value	Unit / Note
Sampling Timing delivery method	Time Message / Time Frame	
Time interval with which Time Messages are generated		---
Offset of a Measurement Point from the first bit of an Attached Sync Marker	(Constant)	Bits
Offset of Measurement Timing from the timing when a Measurement Point is transmitted from a spacecraft	(Constant)	Seconds
Value Telemetry Message definition of the Bit Rate Information (*1)		
VCIDs		
APIDs		
Attribute IDs		
Position from the head of a Space Packet		Octets
Bit Position		Bits
Number of bits		Bits
Definition of the value		
Time Message (STCC-Type 2a, STCC-Type 2b) only		
APID of the Space Packet which contains a Time Message.		---
Name of the Primary Clock Functional Object		---
Time Message (STCC-Type 2a) only		
Name of the Operation for generating a Time Message		---
FOID of the Primary Clock Functional Object		---
Attribute ID of the Attribute Sequence held in Time Messages		---
Time Frame (STCC-Type 1) only		
VCID of Time Frames.		---

*1: This information is required if 'difference in measured position in units of bits' is non-zero.

APPENDIX A. ACRONYMS // 略語

This chapter lists the acronyms used in this document. 本章では、本書が用いる略語一覧を示す。

AOS	Advanced Orbiting System
APID	Application Process Identifier
CUC	CCSDS Unsegmented Code
FOID	Functional Object Identifier
GPS	Global Positioning System
MTT	Marker Transmission Time
SCDHA	Standard of Communications and Data-Handling Architecture
SLE	Space Link Extension
SMCP	Spacecraft Monitor and Control Protocol
STCC	Spacecraft Time Code Combination
PTP	Packet Transfer Protocol
RMAP	Remote Memory Access Protocol
TAI	Temps Atomique International (International Atomic Time)
TM	Telemetry
UTC	Coordinated Universal Time
VCID	Virtual Channel Identifier

APPENDIX B. EXAMPLE OF MANAGED PARAMETERS USED FOR A PROJECT// PROJECT が用いる MANAGED PARAMETERS の例

B.1. GENERAL// 一般

This chapter gives an example of specifying the properties of the **Time Management** used in a **project** with a sample spacecraft. This chapter is not a part of the specification given in this document.

本章は、サンプルの衛星を用い、ある **project** が用いる **Time Management** の特性を定める例を示す。本章は、本書が示す仕様の一部ではない。

B.2. SPACECRAFT MONITOR AND CONTROL PROTOCOL

B.2.1. Spacecraft Time

The **managed parameters** related with **Onboard Subnetwork Time Code** (see Chapter 3 in **SCDHA8**) **shall** have the values listed in Table B-1.

Onboard Subnetwork Time Code (**SCDHA8** 3 章参照)に関連する **managed parameters** は、Table B-1 に示す値を持つこと。

Table B-1: Values of the **managed parameters related with **Onboard Subnetwork Time Code****
Onboard Subnetwork Time Code に関連する **managed parameters** の値

Managed Parameter Name	Allowed Value	Unit / Note
Type of the Spacecraft Time Code Combination	STCC-Type 2a	---
The operation mode of onboard clocks	Corrected clock-mode	
For Corrected clock-mode		
Epoch	GPS	---
Long-term accuracy of Primary Clock for clock correction (*1)	±0.5	Second
Maximum invalid time value (*1)	10 x 365 x 86400	Second (from the epoch)

B.2.2. Distribution of Spacecraft Time

The managed parameters related with distribution of Spacecraft Time (see Chapter 4 in SCDHA8) shall have the values listed in Table B-2.

Spacecraft Time 配信（SCDHA8 4 章参照）に関連する managed parameters は、Table B-2 に示す値を持つこと。

Table B-2: Values of the managed parameters related with Distribution of Spacecraft Time
Spacecraft Time 配信に関連する managed parameters の値

Managed Parameter Name	Allowed Value	Unit / Note
Nodes to which the Spacecraft Time is distributed	PI1-A, PI1-B, PI2-A, PI2-B	---
Protocol	SpaceWire-RMAP	---
Lower bits of Space Time	SpaceWire TimeCode	---

B.2.3. Calibration Scheme of Spacecraft Time

The managed parameters related with TIME Messages and TIME Frames (see Chapter 5 in SCDHA8) shall have the values listed in Table B-3.

TIME Messages と TIME Frames（SCDHA8 5 章参照）に関連する managed parameters は、Table B-3 に示す値を持つこと。

Table B-3: Values of the managed parameters related with TIME Messages and TIME Frames
TIME Messages と TIME Frames に関連する managed parameters の値

Managed Parameter Name	Allowed Value	Unit / Note
Sampling Timing delivery method	Time Message	
Time interval with which Time Messages are generated	128 Transfer Frames	---
Offset of a Measurement Point from the first bit of an Attached Sync Marker	+32	Bits
Offset of Measurement Timing from the timing when a Measurement Point is transmitted from a spacecraft	0	Seconds
Value Telemetry Message definition of the Bit Rate Information (*1)		
VCIDs	0	
APIDs	100h	
Attribute IDs	00h	
Position from the head of a Space Packet	20	Octets
Bit Position	0	Bits
Number of bits	8	Bits
Definition of the value	00h: 32kbps, 01h:256kbps	
Time Message (STCC-Type 2a, STCC-Type 2b) only		
APID of the Space Packet which contains a Time Message.	123	---
Name of the Primary Clock Functional Object	Clock_FO	---
Time Message (STCC-Type 2a) only		
Name of the Operation for generating a Time Message	Generate_Time_Message	---
FOID of the Primary Clock Functional Object	216Bh	---
Attribute ID of the Attribute Sequence held in Time Messages	02A1h	---
Time Frame (STCC-Type 1) only		
VCID of Time Frames.		---

*1: This information is required if ‘difference in measured position in units of bits’ is non-zero.