修士論文

# ASTRO-D 衛星搭載 GIS 信号処理系の較正

東京大学大学院 理学系研究科 物理学専攻
修士課程 2 年
石崎 欣尚

平成 5 年 1 月

# 概要

平成 5 年 2 月 20 日に打ち上げられた X 線天文衛星「あすか」( ASTRO-D ) に搭載された GIS 装置 ( Gas Imaging Spectrometer ) の信号処理系について、計画した通りの性能を持っているかどうか調べ、その結果をまとめた。

1 章では ASTRO-D 計画について、その意義や搭載される機器などについて簡単に紹介を行なう。

2 章では、特に GIS について、その構造や原理など、この論文を理解するに必要と思われる GIS の基礎知識をまとめた。

3 章では、私が中心に開発を行なった QL ( Quick Look ) ソフトと呼ばれるプログラムについて論じた。 QL ソフトとは衛星から送られてくる情報をリアルタイムで処理しコンピュータのディスプレイに表示を行なうソフトの総称であり、地上での試験や衛星打ち上げ後の運用で使われた。この章では、 QL ソフトがどういう場面で必要となったかや、どのような機能を持っているかがまとめられている。

4 章では、 GIS の電子回路部について信号の流れに沿って説明しつつ、それぞれの機能が正しく実現されているか調べた。調査の結果、改善すべきと思われた点は修正され、 GIS の電子回路部はより信頼性の高いものとなった。特に、タイミング処理回路や、ハードウェアによるバックグラウンドの除去回路について詳しく述べられている。

# 目 次

# 第 1 章

# ASTRO-D 計画の概要

## 1.1 X 線天文学

X 線天文学が扱うのは光子のエネルギーにして $1 \sim 30$ keV、波長にすれば $0.3 \sim 10$A 程度の X 線である。この波長域の光 (X 線) は、地球の大気上層部で吸収されてしまい、地上に届くことはまずありえない (図 1.1)。そのため、 X 線で宇宙を見るためには気球、ロケット、人工衛星などの飛翔体が不可欠である。現在では、長期に渡って定常的な観測ができる人工衛星を使うのが主流である。

このような理由で、宇宙からの X 線が初めて観測されたのはロケット技術が発達してきた 1962 年のことであった[1]。その後、 *UHURU*[2]、 *HEAO-1*[3]、 *EINSTEIN*[4]、「ぎんが」[5] などの活躍で X 線天文学は大きく発展し、今や光や電波と並ぶ強力な天体観測手段としてその地位を確立したといえよう。このように X 線天文学が発展した理由としては、 X 線が高密度星、活動銀河核、クエーサーなどの宇宙の最も激しい姿を見せていたことや、宇宙 X 線背景放射、銀河や銀河団の間に広がる高温プラズマなど宇宙の生成に関わる重大な情報を含んでいたことが挙げられるだろう。 X 線天文学が提出してきた問題にはまだまだ未解決のものが多く、今後の観測が期待される。

[1] MIT の ロッシらのグループによって打ち上げられた月の蛍光 X 線観測ロケットで、全天で最も明るい定常 X 線源、さそり座 X-1 が偶然観測された

[2] 1970 年打ち上げ、米国 : 初の X 線天文衛星

[3] 1977 年打ち上げ、米国 : 万能型の X 線スペクトル観測衛星

[4] 1978 年打ち上げ、米国 : 初の X 線ミラー衛星

[5] 1987 年打ち上げ、日本 : 大面積、低バックグラウンドの X 線スペクトル観測衛星

図 1.1 宇宙から来る電磁波が 1/2、 1/10、 1/100 に減衰する高度

横軸が電磁波の波長 (下)/ エネルギー (上) で、縦軸が気圧 (左)/ 高度 (右)。 (文献 [1] より)

## 1.2 ASTRO-D 衛星

**ASTRO-D** 衛星は、「はくちょう」(1979 年打ち上げ)、「てんま」(同 1983 年)、「ぎんが」(同 1987 年) に続く日本で 4 番目の宇宙 X 線観測衛星であり、1993 年 2 月に打ち上がる予定である。**ASTRO-D** 衛星のキャッチフレーズは、「宇宙のはてを見る」であり、宇宙の深遠探査を主眼に置いて開発されてきた。具体的には集光力の高い X 線望遠鏡と、撮像能力のある低バックグラウンドの検出器の組合せで、これまでにない高い感度を実現しようとしている (表 1.1)。衛星の全体像は図 1.2 のようになっており、多重薄膜 X 線望遠鏡 (**XRT**[6]) が 4 台、その焦点面に撮像型蛍光比例計数管 (**GIS**[7]) と X 線 CCD カメラ (**SIS**[8]) が各 2 台ずつ置かれる。表 1.2に **XRT**、表 1.3に **GIS** と **SIS** の基本性能の一覧を示す。

### 1.2.1 多重薄膜 X 線望遠鏡 (XRT)

**XRT** は日本と米国の国際協力で開発が行なわれ、設計、製作は NASA のゴダード研究所、X 線および可視光による性能試験は名古屋大と宇宙科学研究所が中心となって進められてきた。望遠鏡の焦点距離は 3.5m でロケットに収まりきらない[9] ため、光学ベンチは打ち上げ時に縮めておき、軌道にのった後で伸ばすということをする。

X 線の望遠鏡としては、一般に Wolter I 型と呼ばれる光学系が使われる。これは、図 1.4 に示したように、回転放物面と回転双曲面の 2 枚組のミラーを用いて結像させるタイプのものである。数 keV 程度のエネルギーを持つ X 線は大変小さな入射角 ($0.5^\circ \sim 1^\circ$) でなければ反射されないため、このような斜入射型の反射望遠鏡が必要になる。

*EINSTEIN* (1978 打ち上げ)、*ROSAT* (同 1990) などの X 線観測衛星は、肉厚 10 mm 以上の石英ガラスを研磨して X 線の波長レベルで精密な鏡面を作り、4 枚同軸にネスティングして用いて、数秒角の角度分解能を達成している。しかし、この方法では 1 枚のミラーが厚いためネスト数が限られ、有効面積は開口面積の 20% にも達しない。さらに、少ないネスト数で有効面積を稼ぐために入射角を $\sim 2^\circ$ と大きくとられるため、$\sim 4$ keV 以下の軟 X 線領域にしか感度を持つことができない。重量も望遠鏡だけで 1 トン以上になり、日本の衛星ではそれだけで重量オーバーである。

**ASTRO-D** では、多少の角度分解能を犠牲にする代わりに、X 線天文学において輻射機構の解明のカギとなる鉄輝線 ($6.4 \sim 6.7$ keV) を含む 10 keV までを 500 $\mathrm{cm}^2$ 以上の有効面積で集光することを目標にした。そのためには、入射角を小さく[10]すること、望遠鏡の開口面積をなるべく有効に使うこと、重量制限をクリアするために超軽量であることが必要である。これらの要求を満たす望遠鏡として、**XRT** にはゴダード研究所の Peter J. Serlemitsos が提案、開発してきた多重薄膜 X 線望遠鏡を採用した。

**XRT** は回転放物面と回転双曲面を円錐 2 段で近似したアルミ薄膜[11]で製作する。当然、角度分解能は数分と悪くなるが、125 $\mu$m と極限まで薄くしたアルミ薄膜を約 1 mm 間隔で 119 枚同心円上に並べることで、開口面積の 50% 以上の有効面積を実現でき、重量的にも 9.5 kg と 2 桁近く軽くなる。また、入射角も中心部で $0.24^\circ$、一番外側で $0.70^\circ$ と大変小さくなっており、高いエネルギーまで感度を持つ。図 1.5 に望遠鏡の有効面積を *EINSTEIN*、*ROSAT* などと比較したグラフを示すが、**ASTRO-D** がこれまでにない高い集光力を持つことが見てとれよう。

[6] X-Ray Telescope

[7] Gas Imaging Spectrometer

[8] Solid state Imaging Spectrometer

[9] ロケットに搭載できる衛星の長さは 2.8m に制限されている。

[10] 金を蒸着した場合、7 keV の X 線が全反射する臨界角は約 $0.7^\circ$ である。

[11] アクリルコーティング ($10 \sim 20$ $\mu$m) で表面を滑らかにし、その上に反射率を上げるため金 (50 nm) を蒸着している。

| | はくちょう (Corsa-A) | てんま (ASTRO-B) | ぎんが (ASTRO-C) | **ASTRO-D** |
|---|---|---|---|---|
| 活躍期間 | 1979.2–1983 | 1983.2–1984 | 1987.2–1991.11 | 1993.2– |
| 衛星重量 ( kg) | 96 | 220 | 430 | 420 |
| 有効面積 ( $cm^2$) | 80 | 640 | 4000 | 1000 |
| 主観測装置 | Xe PC | Xe SPC | Ar+Xe PC | **XRT+GIS/SIS** |
| エネルギー範囲 ( keV) | $2 \sim 20$ | $2 \sim 30$ | $2 \sim 30$ | $0.2 \sim 15$ |
| 視野の大きさ | $5.8^\circ \times 5.8^\circ$ | 直径 $3^\circ$ | $1^\circ \times 2^\circ$ | 直径 $0.5^\circ$ |
| 位置分解能 | なし | なし | なし | 3 分角 |
| 検出限界 ( mCrab) | 20 | 1 | 0.2 | 0.005 |

表 1.1　**ASTRO-D** と日本のこれまでの X 線観測衛星の比較

PC: Proportional Counter(比例計数管)、 SPC: Scintillation Proportional Counter(蛍光比例計数管)
検出限界は、観測時間を 1 万秒とした時。　(文献 [4] より)

図 1.2　**ASTRO-D** 衛星模式図

| | |
|---|---|
| 有効面積<br>(4 台の合計) | $\sim$ 1300 cm$^2$( 1 keV)<br>$\sim$ 600 cm$^2$( 7 keV) |
| エネルギー帯域 | $\leq$ 10 keV (最大値の 20%) |
| 視野 | $\sim$ 24 分角 (1 keV での半値全幅)、$\sim$ 16 分角 (同 7 keV) |
| 結像精度 | $\sim$ 2.9 分角 (HPD[a]) |
| 入射角 | $0.24^\circ \sim 0.70^\circ$ |
| 重量 | $\sim$ 9.5 kg/1 台 |
| 焦点距離 | 3500 mm |

[a] 望遠鏡で反射された X 線光子のうち、半分が含まれる円の直径

表 1.2　**XRT** の基本性能

(文献 [2] より)

| | **GIS** | **SIS** |
|---|---|---|
| エネルギー帯域 | 0.7 $\sim$ 15 keV(標準 HV 時) | 0.2 $\sim$ 10 keV |
| エネルギー分解能[a] | 7.9% | 2.1% |
| 視野 | 直径 50 mm の円 | $22 \times 22$ mm (4 CCD) |
| 2 次元位置分解能 | 0.5 mm (0.6 分角) | 27 $\mu$m |
| 最大時間分解能 | 60 $\mu$sec(PH モード)<br>1.95 msec(MPC モード) | 16 sec (4 CCD 全画素読み出し時)<br>16 msec (画像を撮らない時) |
| 検出限界[b] | 5 $\mu$Crab | 5 $\mu$Crab |
| 最大観測強度 | 10,000 c/s | 500 c/s |
| センサー重量 | $\sim$ 4.3 kg | |

[a] 5.9 keV($^{55}$Fe の出す K$_\alpha$ 線のエネルギー) の X 線を当てた時の半値全幅をエネルギー (5.9 keV) で割り算した値
[b] 観測時間を 1 万秒とした時の値

表 1.3　**GIS** と **SIS** の性能の比較

(文献 [2] より)

図 1.3　**ASTRO-D** の検出効率

横軸が入射 X 線のエネルギーで、縦軸がそのエネルギーでの有効面積。
一点破線は **XRT** 4 台分の有効面積で、数値は左側を読む。
実線、破線は **XRT** 2 台分の有効面積にそれぞれ **GIS**、**SIS** の検出効率がかけられたもので、数値は右側を読む。

図 1.4　*ROSAT* 搭載の Wolter I 型ミラー

(文献 [4] より)

図 1.5　X 線反射望遠鏡の有効面積の比較

横軸が入射 X 線のエネルギー ( keV) で、縦軸にそのエネルギーでの望遠鏡の有効面積 ( $\mathrm{cm}^2$) をとった。*BBXRT* は、 1990 年暮れにスペースシャトルによって行なわれた実験で、 **ASTRO-D** の **XRT** と同型の多重薄膜 X 線望遠鏡が使われた。 (文献 [5] より)

### 1.2.2 撮像型蛍光比例計数管 (GIS)

**GIS** の開発は東京大学、東京都立大学、宇宙科学研究所、理化学研究所、京都大学の共同で行なわれた。実際の製作は、ほぼ全般に渡って明星電気 (株) が担当している。

**GIS** は入射光子 1 つ 1 つについてエネルギー、入射窓での 2 次元的位置、検出時間を測定できる X 線検出器である。センサーは原理的にはガス蛍光比例計数管に分類され、その原型となるものが「てんま」衛星に載って活躍した。基本的な性能は 表 1.3 に書いた通りであるが、エネルギー分解能、位置分解能に関しては **SIS** に及ばない。しかし、 **XRT** の結像性能から要請される位置分解能 ($\sim 1$ mm) は **GIS** で十分達成できており、 **GIS** の方が有利な面も以下のように多くある。

- **XRT** の有効面積が落ちる 5 keV 以上で高い検出効率を持つ (図 1.2)。
- 直径 50 mm の大面積をカバーし、広い視野を確保できる。
- $10,000$ c/s という強い X 線源まで観測できる。
- 61 $\mu$sec におよぶ速い時間分解能を持つ。
- 強力なバックグラウンド除去機能を持つ。

技術的な問題としては、 **SIS** のように冷却系や低雑音増幅器を必要としないかわり、薄い Be 入射窓 (10 $\mu$m[12])、高電圧 (8 kV)、位置検出型フォトチューブなどを用いることがある。 **GIS** に関しては、次章でさらに詳しく述べる。

### 1.2.3 X 線 CCD カメラ (SIS)

**SIS** はマサチューセッツ工科大学 (MIT) のリンカーン研究所が中心となって開発された X 線 CCD 素子を使用し、 MIT のほか、ペンシルバニア州立大学、宇宙科学研究所、大阪大学などが製作に関わっている。 **SIS** は 1 ピクセル 27 $\mu$m 四方、解像度 $420 \times 422$、大きさ 11 mm 四方の CCD チップを 1 つのセンサーにつき 4 つ並べて使用する。

**SIS** もやはり、入射光子 1 つ 1 つについてエネルギー、 2 次元的位置、検出時間を測定できる。通常 CCD はある時間内にきた光子のエネルギーの総和を測る積分型の素子として使われるが、カウントレートが適正[13]であればこのように光子計数に使うことも出来る。 **SIS** に使われる CCD は、 X 線用に空乏層[14]が 40 $\mu$m[15]と厚く作られており、熱雑音のレベルも低く[16]押さえられている。また、読み出し回路の雑音レベルも、 1 次電子数のゆらぎ以下と低い。

**SIS** の最大の特長は、何といってもエネルギー分解能が良いことである。これは、 Si を X 線の吸収体に用いていることで、 3.65 eV あたり 1 個と **GIS** に比べて 5 倍以上[17]も多くの 1 次電子が発生するためである。また、 X 線の入射位置もピクセル単位で決まるため、位置分解能も 27 $\mu$m と十分過ぎるほど良く、像が歪むこともない。

**SIS** にもいくつか欠点はあり、視野が狭い、明るい X 線源の観測が出来ない、時間分解能が悪い、といったものが主なところである。しかし、これらは前項で述べたように **GIS** で見事に補われている。その他にも、放射線による劣化や、軌道上でのバックグラウンドなどが心配されているが、これらは実際に空に上がってみないと何ともいえない。

---

[12]「てんま」では 100 $\mu$m、「ぎんが」では 63 $\mu$m の Be 膜が入射膜として用いられている。
[13]積分時間内に、 1 ピクセルに 2 つ以上の光子が来なければ良い。
[14]Si(シリコン) で出来ており、ここで X 線は一次電子に変換される。電子を集めるために電場がかけられている。
[15]可視光用の CCD では数 $\mu$m 程度
[16]動作温度 200K では、ほぼ無視できる。 **SIS** の冷却は放射冷却と電子冷却 (ペルチェ素子を使用) の組み合わせで行なわれている。
[17]**GIS** の吸収体は Xe で、 1 次電子 1 つあたり 21.5 eV のエネルギーが必要になる。

## 1.3 期待される成果

**ASTRO-D** 衛星は、星間吸収を受けにくい 3 keV 以上のエネルギー領域で、これまでにない高い感度を持ち、宇宙の深遠探査に威力を発揮するであろう。X 線天文学が始まって以来の難問である宇宙 X 線背景放射 (CXB) は、遠方の点源の重ね合わせによるものらしいということがわかってきた[18]が、これまでの衛星では感度が十分でなく CXB のせいぜい 30% 程度しか説明しきれていない。**ASTRO-D** の感度を持ってすればこれまでより 2 桁程度も暗い点源を検出できるため、CXB のかなりの部分を点源に分解することが可能であろう (図 1.6)。

また、**ASTRO-D** は鉄輝線 (6.4 ～ 6.7 keV) を含むエネルギー領域で撮像観測が行なえるという強力な武器がある。銀河や銀河団の間に広がる高温ガスは鉄輝線を指標にして明確に識別することができ、その高温ガスの広がりと温度を知ることによって銀河、銀河団の重力質量が他の方法よりずっと精度良く評価できる。これを z[19] が小さい (近い) ところから、大きい (遠い) ところへと見ていくことによって銀河、銀河団の化学的進化[20]、さらには宇宙の大規模構造の進化も調べることが出来るだろう。

スペクトル観測においても **ASTRO-D** は広いエネルギー帯域と高いエネルギー分解能をもち、高密度星やブラックホール候補、活動銀河核の輻射機構の解明など、「ぎんが」が得意であった分野でも大いに活躍すると思われる。

[18] *COBE* (1990 年打ち上げ) の観測により 3K 背景輻射がスニアエフ · ゼルドビッチ効果による黒体輻射からのスペクトルのずれを示していないことがわかり、CXB が宇宙全体に広がった高温ガスから発生しているという考えは修正を余儀なくされた。

[19] 赤方偏移のパラメータ

[20] 銀河を構成する元素比や、銀河内での元素分布の変移のこと

解説

観測した明るさが $S$ 以上の天体の数 $N_{>S}$ を両対数でプロットしたものを $\log N - \log S$ 関係と呼ぶ。天体の光度分布がいたるところで同じで、天体が空間に一様に分布していれば $S \propto R^{-1/2}$(観測可能な最大距離)、$N_{>S} \propto R^3$ であるので、$N_{>S} \propto S^{-3/2}$ となる (左図の破線)。一方、上で選んだ天体から発せられる X 線の全フラックス $F_{>S}$ は

$$F_{>S} = \int_S^{\infty} S \frac{dN_{>S}}{dS} dS \propto S^{-1/2}$$

と書けるが、X 線の場合、この値は宇宙 X 線背景放射で与えられる上限値を越えることはできない。その線が左図の一点破線で、$S^{-1}$ の直線となる。

図 1.6 2–10 keV のエネルギー領域での $\log N - \log S$ 関係

実線で書かれた領域が「ぎんが」で既知の X 線源のない空を見た時の揺らぎから制限をつけられた部分。*EINSTEIN*、*HEAO-1* で観測された $\log N - \log S$ 関係も書かれている。一点破線は宇宙 X 線背景放射の全輻射量を説明できるようになる上限値で、**ASTRO-D** の検出限界は「ぎんが」で得られた $\log N - \log S$ 関係をまっすぐ伸ばした時にその上限値にぶつかるところに位置している。 文献 [5] より

# 第 2 章

# GIS のしくみ

## 2.1　システム構成

**GIS** は GIS-S2、 GIS-S3、 GIS-E の 3 つの部分からなる[1]。 GIS-S2 と GIS-S3 は X 線を検出するセンサー部で、入射 X 線を検出してアナログ信号に変換する。 GIS-E は電子回路部であり、センサー部からの信号を処理し、デジタル信号として衛星の DP へ送り出すほか、センサ–部に付随する高圧電源やプリアンプを制御する。表 2.1に **GIS** のシステム構成と、担当メーカーの一覧を示す。センサ部の組み上げ、評価試験などは、明星電気と大学側研究者が協力して行なってきた。

- **GIS**
  - GIS-S2
    - X 線検出器部
      - Mg 合金製ケース · · · ジャノメミシン工業
      - ガスセル部 · · · 日本無線
      - フォトチューブ部 · · · 浜松フォトニクス
    - 高圧電源部
      - 中継箱 · · · 明星電気
      - フォトチューブ用 (HVL: 1400V)· · · 明星電気
      - ガスセル用 (HVH: 8kV)· · · タムラ製作所、明星電気
    - **RBM**(Radiation Belt Monitor) センサ · · · 明星電気
  - GIS-S3 → ( S2 と同じだが **RBM** センサがない )
  - GIS-E
    - 電源、コマンド、インターフェイス制御 (×1)
    - ハードワイヤによる X 線信号処理 (×2)
    - CPU による X 線信号処理 (×2)
    - **RBM** 信号処理 (×1)
    - } · · · 明星電気

表 2.1　**GIS のシステム構成**

図 2.1 に GIS-S2 の外観図をを示す。実物は全体が黒く塗装されている。 **ASTRO-D** 衛星上では、 **GIS** は 図 2.2 のように取り付けられる。 GIS-S2 と S3 で X 軸、 Y 軸の方向が異なるので注意。 **GIS** センサは、そのガスセル上部の Be 入射膜が **XRT** の焦点面に来るように取り付けられる。 **XRT** の焦点面は **GIS** のガスセル部、入射窓の Be 膜に位置するよう調整される。また、 GIS-S2、 S3 とも視野の端に $\sim 0.45$ c/s 程度の較正用 $^{55}$Fe アイソトープが付けられている。

## 2.2　GIS の構造と原理

GIS-S3 の X 線検出部の断面図は図 2.3 のようになっている。より詳しい構造は、文献 [3] を参照して欲しい。 X 線検出の中心的な役割を果たすのは、 Be 膜 Xe ガスセル (Kovar D と書いてあると

[1] S0、 S1 は **SIS** をさす

図 2.1　GIS-S2 外観図

9

図 2.1　GIS-S2 外観図

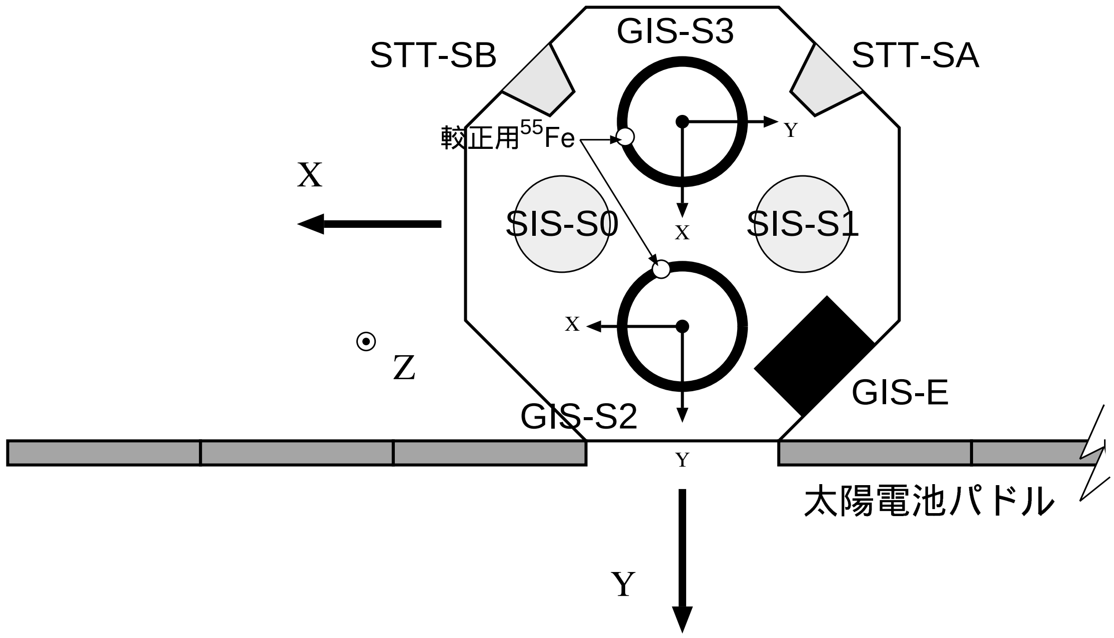


図 2.2　**ASTRO-D 衛星上での GIS の配置**

**ASTRO-D** 衛星を **XRT** のある位置からのぞき込んだところ。大きい矢印の組は衛星の座標系、小さい矢印の組は GIS-S2、S3 に固有な座標系を示している。STT はスタートラッカーのことで、衛星の姿勢を決定するために使われる。

ころ) と位置検出型フォトチューブ (ZS942 と書いてあるところ) で、それぞれ X 線光子を紫外光に変換する役割と、その紫外光を検出して電気パルスに変換する役割を持つ。

X 線検出の課程は、摸式的に図 2.4 のように書ける。検出課程を順に説明すると、X 線はまず、プラズマ防御膜[2]、10 $\mu$m の厚さの Be(ベリリウム) 入射窓[3]を通してガスセルに入射する。ガスセルには Xe(96%) と He(4%) の混合気体[4]が封入されており、X 線はガスに光電吸収されて平均 21.5 eV 当たりに 1 個の 1 次電子が作られる。ガスセルはドリフト領域と呼ばれる 1 kV/ cm 程度の弱い電場がかけられている部分と、発光領域と呼ばれる 4 kV/ cm 程度の強い電場がかけられている部分に分けられており、ドリフト領域で X 線が吸収された場合、発生した 1 次電子群は電子数を一定に保ちつつ電場に引かれて発光領域に達する。発光領域に達した電子は、今度は強い電場で加速されて Xe 原子[5]を衝突励起し、ここで励起された Xe 原子は、波長 $\sim$ 170 nm の蛍光紫外線を出す。電子群は 2 $\sim$ 3 $\mu$sec かかって発光領域を通過するが、その間に繰り返し蛍光紫外線光子を生成し、発光領域に紫外線の「発光柱」を作る。1 個の紫外線光子を作るには約 10 eV 必要なので、発光領域の電位差が 7 kV なら 1 個の電子が約 700 個の紫外線光子を作る。従って、6 keV の X 線が入射すると $\sim$ 260 個の電子ができ、そこから合計 $\sim 1.8 \times 10^5$ 個の紫外線光子が発生する。**GIS** のエネルギー分解能

[2]プラズマの侵入を防ぐためのアルミ蒸着マイラ膜 (0.5 $\mu$m + Al300 $\mu$m)。ピッチ 2.0 mm のステンレス製メッシュに張り付けられ、フードの基部に取り付けられる。打ち上げ時の音響共鳴で膜が敗れるのを防ぐため、フードの側面には 10 mm$\phi$ の穴を 4 個あけ、音圧を逃がす工夫がされている。

[3]Be 膜をサポートするために、5 mm ピッチで 0.1 mm 厚 3.5 mm 高のモリブデン製の井桁と、1.2 mm ピッチで透過率 87% のステンレス製メッシュが使われている。なお、Be 膜はヤマハの開発によるもの。

[4]0°C で 1.2 気圧のガスが封入されている。He を混ぜるのは、まず第一にガスセルからのガス洩れを調べやすくするためであるが、1 次電子の拡散を抑えて位置分解能を向上させる効果や、RT の切れ味を鋭くする効果もある。詳しくは文献 [4]。

[5]正しくは短寿命の分子

図 2.3　GIS-S3X 線検出部断面図