卒業論文

光ばね実験における懸架系の開発及びその性能評価

東京工業大学理学部物理学科 宗宮研究室 学籍番号 13B12003 久富 正博

平成29年2月16日 提出

_____1

はじめに

Einsteinの一般相対論で予言された重力波だが、近年まで直接観測することはできなかった。しかし、 2015年9月にアメリカのレーザー干渉計型重力波検出器LIGOが直接検出を達成する。その際に観測された のは、太陽質量の36倍のブラックホールと29倍のブラックホールの合体によるものだった。最終的に太陽 質量の62倍のブラックホールになったため、残りの太陽質量の3倍分のエネルギーが重力波のエネルギーと なって検出された。このLIGOの直接検出によって重力波の存在は直接的に確かめられたわけだが、今後の 重力波検出の意義がなくなったわけではない。今後の重力波検出はより様々な周波数帯における重力波検 出を目標としている。より高周波数帯においては中性子星の連星合体などがあり、低周波数帯ではさらに 重いブラックホールの連星合体や初期宇宙のインフレーション理論の裏付けにもなる背景重力放射などが ある。それらも直接検出に成功すれば、今後の天文学の発展を大いにもたらす。現在世界中では様々な重 力波検出器が存在する。そもそも重力波は自由質点に対して、四重極に変位をもたらす性質があるため、そ の性質を用いて重力波検出器を設計する。主なものは地上あるいは地下におけるレーザー干渉計型重力波 検出器であるが、宇宙でレーザー干渉計による重力波検出を試みる計画などもある。

レーザー干渉計型重力波検出器では光ばねという現象を用いた技術を取り入れていることも多い。本論 文ではこの光ばねに関する実験におけるミラーの懸架系の開発とその性能評価について記す。今回開発す る懸架系はレーザー干渉計の片方の腕に使用されている鏡を吊るすためのものである。対象とするレーザ 干渉計ではシグナルリサイクリング(後述する)技術を用いており、そのシグナルリサイクリングミラーと干 渉計との間は光ばねで結ばれており、共振器になっている。今回開発する懸架系はLongitudinal方向の共 振周波数を光ばねの共振周波数より低く、Yaw方向およびPitch方向の共振周波数をある程度高く(数+Hz ならば問題ない)しなければならないならなければならない。そうすることで安定した共振器、干渉計を作 れるためである。

今回開発した懸架系は板ばねの原理を用いたもので、素材としては市販されているOHPシートを用いた。 素材選定の理由については本章で述べる。ほぼ全方向からミラーをフィックスしているためYawとPitchの 方向に固く設計され、YawとPitchの方向に対して対称に設計されたため、それぞれの共振周波数は一致す るはずである。本研究では様々な手法で懸架系の共振周波数を測定し、光ばね実験に搭載することができ るのか性能評価を行った。

目次

はじめに

第1章	一般相対論と重力波	1
1.1	一般相対論の表記	1
1.2	Einstein方程式	2
1.3	線形化されたEinstein方程式....................................	2
1.4	重力波の解	4
1.5	自由質点に対する重力波による影響	6
第2章	重力波の検出	8
2.1	Michelson干渉計	8
2.2	Michelson干渉計の重力波に対する応答	9
2.3	周波数応答と基線長・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	10
2.4	Fabry-Perot共振器	11
2.5	Fabry-Perot共振器の重力波に対する応答	13
2.6	干渉計における雑音	14
2.7	パワーリサイクリング	18
2.8	シグナルリサイクリング	19
2.9	DRSE干渉計	19
第3章	光ばねとスクイーズ	21
3.1	光ばね	21
3.2	スクイーズ	22
3.3	スクイーズ光の生成	22
3.4	光ばねとスクイーズによる感度の向上....................................	24

ii

i

4.1	光ばね実験	26
4.2	一般的な振り子の伝達関数....................................	26
4.3	懸架における問題点	30
4.4	考案された懸架系その1....................................	31
4.5	考案された懸架系その2....................................	31
4.6	Longitudinal方向の共振周波数の理論計算	32
4.7	素材の選定・製作方法	33
第5章	実験結果と考察	35
5.1	光てことQPD	35
5.2	QPDのキャリブレーション	35
5.3	QPDとSpectrum Analyzerを用いた共振周波数の測定	36
5.4	QPDとオシロスコープを用いた共振周波数の測定	39
5.5	Longitudinalの影響の分離	41
5.6	Michelson干渉計のアナログ制御	44
5.7	Michelson干渉系を用いた共振周波数の測定	45
5.8	シャドーセンサー法による共振周波数の測定	48
第6章	結論および今後の課題	52
謝辞		53
参考文献		55

iii

図目次

1.1	紙面に垂直な方向から重力波が入射した時の自由質点間距離の変化	7
2.1	Michelson干渉計	9
2.2	Fabry-Perot共振器	11
2.3	Fabry-Perot共振器の透過光強度	13
2.4	KAGRAにおける様々な雑音と合計感度のスペクトル	16
2.5	DR干渉計	20
2.6	DRSE干涉計	20
3.1	光ばねの原理....................................	21
3.2	コヒーレント状態における揺らぎ	22
3.3	スクイーズド状態における揺らぎ	23
3.4	スクイーズ光の生成	23
3.5	OPOのゲインを変化させたときの干渉計の感度の変化	24
4.1	光ばね実験の光学系	27
4.2	振り子における重要な3つの自由度	28
4.3	Longitudenal方向の伝達関数	28
4.4	振り子における変位から変位の伝達関数のグラフ............	29
4.5	振り子における力から変位の伝達関数のグラフ	30
4.6	懸架系その1	31
4.7	懸架系その2	31
4.8	懸架系その3	32
4.9	具体的な設計値....................................	32
4.10	Roark's Formulaの適用	32
4.11	懸架系の完成品....................................	34

5.1	光てこの原理	35
5.2	QPDの原理	35
5.3	QPDキャリブレーションの実験系	36
5.4	QPDキャリブレーションの結果	37
5.5	QPDの2出力のスペクトルを測定する実験	37
5.6	QPDの2出力のスペクトル	38
5.7	Longutudinalの変位によるYaw方向とのカップリング	38
5.8	タイムスケールで見た信号....................................	39
5.9	タイムスケールで見た信号(フィッティング結果)	40
5.10	Longitudinal分離実験の実験系	42
5.11	Longitudinal分離実験の実験系(写真)	42
5.12	Longitudinal分離実験の結果	42
5.13	Longitudinal実験の結果(フィッティング結果)	43
5.14	Michelson干渉計のアナログ制御	45
5.15	制御されていないMichelson干渉計を用いた測定	46
5.16	Michelson干渉計の干渉光	46
5.17	様々な条件下での干渉光のスペクトル................................	47
5.18	シャドーセンサー法の原理....................................	48
5.19	シャドーセンサー法の実験系	49
5.20	シャドーセンサー法を用いた信号のスペクトル	50
5.21	シャドーセンサー法の結果(タイムスケール)	50
5.22	シャドーセンサー法の結果(フィッティング)	51

v

第1章

一般相対論と重力波

1.1 一般相対論の表記

一般相対論に登場する記法をここにまとめる。

添え字の表記

添え字の表記を以下のように定める:

なお、0が時間、1,2,3は空間に関する添え字である。

Einsteinの縮約記法

ある一つの添え字が上付きでそれと同じ添え字が下付きで出てくる表式においては、その添え字の取り うる値すべてについての総和をとることにする。この記法をEinsteinの縮約記法という。たとえば

$$A_a B^a \tag{1.1.3}$$

と書かれていたとき

$$\sum_{a=1}^{3} A_a B^a \tag{1.1.4}$$

を意味する。同様に

$$C^{\mu}D_{\mu\nu} \tag{1.1.5}$$

と書かれていたとき

 $\sum_{\mu=0}^{3} C^{\mu} D_{\mu\nu} \tag{1.1.6}$

を意味する。

1.2 Einstein方程式

一般相対論によると、4次元時空内の異なる2点 x^{μ} 、 $x^{\mu} + dx^{\mu}$ の間の線素は

$$ds^2 = g_{\mu\nu}dx^\mu dx^\nu \tag{1.2.1}$$

で表される。ここで*g*_{µν}はメトリックテンソルと呼ばれ、重力場が存在する曲がった時空を記述する計量テ ンソルである。一方、重力場がない平坦な時空はMinkowski時空と呼ばれ、そのメトリックテンソル_{*η*_{µν}は}

$$\eta_{\mu\nu} = \begin{pmatrix} -1 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 1 & 0\\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{pmatrix}$$
(1.2.2)

と書かれる。そして、重力場が存在する時空でメトリックテンソル $g_{\mu\nu}$ が満たす方程式がEinstein方程式 (1.2.3)である:

$$G_{\mu\nu} = \frac{8\pi G}{c^4} T_{\mu\nu}$$
(1.2.3)

$$G_{\mu\nu} \equiv R_{\mu\nu} - \frac{1}{2}g_{\mu\nu}R$$
 (1.2.4)

$$R_{\mu\nu} \equiv R^{\alpha}{}_{\mu\alpha\nu} \tag{1.2.5}$$

$$R \equiv R^{\alpha}{}_{\alpha} \tag{1.2.6}$$

ただし、 $G_{\mu\nu}$ はEinsteinテンソル、 $T_{\mu\nu}$ はエネルギー・運動量テンソル、 $R_{\mu\nu}$ はRicciテンソル、RはRicciス カラー、Gは万有引力定数、cは光速である。ここで、Ricciテンソル $R_{\mu\nu}$ 、RicciスカラーRはRiemannテン ソル $R^{\mu}_{\nu\alpha\beta}$ 、Christoffel記号 $\Gamma^{\mu}_{\nu\lambda}$ を用いて

$$\Gamma^{\mu}_{\ \nu\lambda} = \frac{1}{2}g^{\mu\alpha}(g_{\alpha\nu,\lambda} + g_{\alpha\lambda,\nu} - g_{\nu\lambda,\alpha}) \tag{1.2.7}$$

$$R^{\mu}{}_{\nu\alpha\beta} = \Gamma^{\mu}{}_{\nu\beta,\alpha} - \Gamma^{\mu}{}_{\nu\alpha,\beta} + \Gamma^{\mu}{}_{\gamma\alpha}\Gamma^{\gamma}{}_{\nu\beta} - \Gamma^{\mu}{}_{\gamma\beta}\Gamma^{\gamma}{}_{\nu\alpha}$$
(1.2.8)

である。なお、添え字中のカンマは偏微分を表す:

$$\frac{\partial A^{\mu}}{\partial x^{\nu}} = \partial_{\nu} A^{\mu} = A^{\mu}_{,\nu} \tag{1.2.9}$$

1.3 線形化されたEinstein方程式

重力場が弱い場合を考える。このとき、重力場をMinkowski時空からの摂動として考えることができる。 そのMinkowski時空からの摂動をh_{µv}とするとメトリックテンソルは

$$g_{\mu\nu} = \eta_{\mu\nu} + h_{\mu\nu} \tag{1.3.1}$$

と書ける。この線形近似において、添え字の上げ下げはηを用いる:

$$h^{\mu}{}_{\nu} = \eta^{\mu\sigma} h_{\sigma\nu} \tag{1.3.2}$$

また、

$$g^{\mu\nu} = \eta^{\mu\nu} - h^{\mu\nu} \tag{1.3.3}$$

となる。これより、Christoffel記号、Riemannテンソル、Ricciテンソル、Ricciスカラーを順々に求めて いくと

$$\Gamma^{\mu}_{\ \nu\lambda} = \frac{\eta^{\mu\sigma}}{2} (h_{\sigma\lambda,\nu} + h_{\sigma\nu,\lambda} - h_{\nu\lambda,\sigma})$$
(1.3.4)

$$R^{\mu}_{\ \nu\delta\lambda} = \frac{\eta^{\mu\sigma}}{2} (h_{\sigma\lambda,\nu\delta} + h_{\nu\delta,\sigma\lambda} - h_{\nu\lambda,\sigma\delta} - h_{\sigma\delta,\nu\lambda})$$
(1.3.5)

$$R_{\nu\lambda} = \frac{\eta^{\delta\sigma}}{2} (h_{\sigma\lambda,\nu\delta} + h_{\nu\delta,\sigma\lambda} - h_{\nu\lambda,\sigma\delta} - h_{\sigma\delta,\nu\lambda})$$
(1.3.6)

$$R = \frac{\eta^{\nu\lambda}\eta^{\delta\sigma}}{2}(h_{\sigma\lambda,\nu\delta} + h_{\nu\delta,\sigma\lambda} - h_{\nu\lambda,\sigma\delta} - h_{\sigma\delta,\nu\lambda})$$
(1.3.7)

となる。これらより、Einstein方程式(1.2.3)の左辺は

$$G_{\nu\lambda} = \frac{1}{2} [h^{\delta}_{\ \lambda,\nu\delta} + h^{\delta}_{\ \nu,\lambda\delta} - \Box h_{\nu\lambda} - h_{,\nu\lambda} - \eta_{\nu\lambda} (h^{\delta\sigma}_{\ ,\delta\sigma} - \Box h)]$$
(1.3.8)

と書ける。ここで

$$h = \eta^{\mu\nu} h_{\mu\nu} \tag{1.3.9}$$

$$\Box = \eta^{\mu\nu} \partial_{\mu} \partial_{\nu} \tag{1.3.10}$$

とした。さらに $h_{\mu\nu}$ の逆トレーステンソル $\tilde{h}_{\mu\nu}$ を

$$\tilde{h}_{\mu\nu} = h_{\mu\nu} - \frac{1}{2} \eta_{\mu\nu} h$$
(1.3.11)

と定義すれば、

$$\widetilde{h}_{\mu\nu} = \eta^{\mu\nu}\widetilde{h}_{\mu\nu} = -h \tag{1.3.12}$$

であり、

$$G_{\nu\lambda} = \frac{1}{2} (\tilde{h}^{\delta}_{\ \lambda,\nu\delta} + \tilde{h}^{\delta}_{\nu,\lambda\delta} - \Box \tilde{h}_{\nu\lambda} - \eta_{\nu\lambda} \tilde{h}^{\delta\sigma}_{\ ,\delta\sigma})$$
(1.3.13)

と表される。ここで、(1.3.13)式を簡略化するために以下のようなゲージ変換を考える:

$$x^{'\mu} = x^{\mu} + \xi^{\mu}(x) \tag{1.3.14}$$

このとき

$$g'_{\mu\nu} = \frac{\partial x^{\alpha}}{\partial x'^{\mu}} \frac{\partial x^{\beta}}{\partial x'^{\nu}} g_{\alpha\beta}$$

= $(\delta^{\alpha}{}_{\mu} - \xi^{\alpha}{}_{,\mu}) (\delta^{\beta}{}_{\nu} - \xi^{\beta}{}_{,\nu}) (\eta_{\alpha\beta} + h_{\alpha\beta})$
= $\eta_{\mu\nu} + h_{\mu\nu} - \xi_{\mu,\nu} - \xi_{\nu,\mu}$ (1.3.15)

なので

$$h'_{\mu\nu} = h_{\mu\nu} - \xi_{\mu,\nu} - h_{\nu,\mu} \tag{1.3.16}$$

$$h' = h - 2\xi^{\sigma}_{,\sigma} \tag{1.3.17}$$

で表される。これを用いると

$$\tilde{h}_{\mu\nu}' = h_{\mu\nu}' \frac{1}{2} \eta_{\mu\nu} h = \tilde{h}_{\mu\nu} - \xi_{\mu,\nu} - \xi_{\nu,\mu} + \eta_{\mu\nu} \xi^{\sigma}_{,\sigma}$$
(1.3.18)

となる。ここで

$$\tilde{h}^{'\mu}_{\ \nu,\mu} = \tilde{h}^{\mu} \,\nu, \mu - \Box \xi_{\nu} \tag{1.3.19}$$

となるから、適当なξ^μを選ぶことによって常に

$$\tilde{h}^{'\mu}_{\ \nu,\mu} = 0 \tag{1.3.20}$$

とできる。この条件(調和条件)を課すと、Einsteinテンソルの成分は以下のように書き表される:

$$G_{\mu\nu} = -\frac{1}{2} \Box \tilde{h}_{\mu\nu} \tag{1.3.21}$$

したがって、これを(1.2.3)式に代入することで、線形化されたEinstein方程式

$$\Box \tilde{h}_{\mu\nu} = -\frac{16\pi G}{c^4} T_{\mu\nu} \tag{1.3.22}$$

を得る。

1.4 重力波の解

線形化されたEinstein方程式は(1.3.22)式で与えられた。真空中においては $T_{\mu\nu} = 0$ であるから、(1.3.22) 式は次のように書き換わる:

$$\Box h_{\mu\nu} = 0 \tag{1.4.1}$$

(1.4.1)式の解として、平面波

$$\widetilde{h}_{\mu\nu} = A_{\mu\nu} \exp(ik_\lambda x^\lambda) \tag{1.4.2}$$

を考える。(1.4.2)式を(1.4.1)式に代入すると

$$\eta^{\lambda\sigma}k_{\lambda}k_{\sigma}A_{\mu\nu} = 0 \tag{1.4.3}$$

を得る。 同様に(1.3.20)式に代入すると

$$\eta^{\lambda\nu}k_{\nu}A_{\mu\lambda} \tag{1.4.4}$$

を得る。(1.4.3)式、(1.4.4)式より、(1.4.2)式で表される平面波の解は以下の条件を満たす:

$$A_{\mu\nu}k^{\nu} = 0 \tag{1.4.5}$$

$$k_{\mu}k^{\mu} = 0 \tag{1.4.6}$$

(1.4.5)式は、平面波の振幅と波の進行方向が直交していることから、この平面波が横波であることを表している。一方、(1.4.6)式は、この平面波が光速で伝播していくことを表している。

さらに、(1.3.14)式のゲージ変換を行う。ここで、(1.3.19)式から調和条件を満たすためには、 $\Box \xi_{\mu} = 0$ を満たす関数でなければならないことが分かる。そこで、定数 B_{μ} を用いて

$$\xi_{\mu} = B_{\mu} \exp(ik_{\lambda}x^{\lambda}) \tag{1.4.7}$$

とする。(1.3.16)式、(1.3.17)式に従って計算すれば

$$\dot{h}_{\mu\nu} = h_{\mu\nu} - i(B\mu k_{\nu} + B_{\nu}k_{\mu})\exp(ik_{\lambda}x^{\lambda})$$
 (1.4.8)

となる。上式を見ると、適当な B_{μ} を選べば常に $h^{'}=0$ とできる。一般に、h=0となるとき、トレースレス条件を満たすという。この場合においては $h_{\mu\nu}=\widetilde{h}_{\mu\nu}$ である。

ここで、簡単な場合、z方向に重力波が伝播する場合を考える。このとき、 $-k_0 = k_3 = k, k_1 = k_2 = 0$ であるから、調和条件、トレースレス条件はそれぞれ

$$k(A_{\mu0} + A_{\mu3}) = 0 \tag{1.4.10}$$

$$-A_{00} + A_{11} + A_{22} + A_{33} = 0 (1.4.11)$$

である。 $h_{\mu\nu}^{'} = A_{\mu\nu}^{'} \exp(ik_{\lambda}x^{\lambda})$ として、(1.4.8)式に代入すれば

$$A_{00} = A_{00} + 2iB_0k \tag{1.4.12}$$

$$A_{01} = A_{01} + iB_1k \tag{1.4.13}$$

$$A_{02}' = A_{02} + iB_2k \tag{1.4.14}$$

$$A'_{03} = A_{03} - i(B_0k - B_3k) = A_{03} - 2iB_0k$$
(1.4.15)

となるから、 $A'_{0\mu} = 0$ となるように B_{μ} を決める。以上と調和条件、トレースレス条件から $A_{\mu\nu}$ の成分のうち0でない成分は $A_{11} = -A_{22}$ と $A_{12} = A_{21}$ の2つの量のみである。 $A_{\mu\nu}$ を行列で表すと

$$A_{\mu\nu} = \begin{pmatrix} 0 & 0 & 0 & 0\\ 0 & h_{+} & h_{\times} & 0\\ 0 & h_{\times} & -h_{+} & 0\\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{pmatrix}$$
(1.4.16)

となる。ここで、*h*+と*h*×は重力波の持つ2つの自由度を表しており、前者はプラスモード、後者はクロス モードと呼ばれる。両者による影響は次節で述べる。

このように適当なゲージを選ぶことで、横波でトレースレス条件を満たすようにできる。このような

ゲージのことをトランスバース・トレースレスゲージ(TTゲージ)という。

以上で、真空中における重力波の満たす方程式の解が求まった:

$$\widetilde{h}_{\mu\nu} = \begin{pmatrix} 0 & 0 & 0 & 0\\ 0 & h_{+} & h_{\times} & 0\\ 0 & h_{\times} & -h_{+} & 0\\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{pmatrix} \exp[i(\omega t - kz)]$$
(1.4.17)

1.5 自由質点に対する重力波による影響

前節では、重力波には2つの自由度があるとわかった。ここでは、重力波による自由質点の運動を考え る。このとき、自由質点は測地線方程式

$$\frac{du^0}{d\tau} + c^2 \Gamma^0_{00} + 2c \Gamma^0_{0j} u^j = 0$$
(1.5.1)

$$\frac{du^k}{d\tau} + c^2 \Gamma^k_{\ 00} = 0 \tag{1.5.2}$$

に従う。(1.3.4)式に、 $h_{0\mu} = 0$ を課すと $\Gamma^{\mu}_{00} = 0, \Gamma^{0}_{0i} = 0$ であるから

$$\frac{du^{\mu}}{d\tau} = \frac{d^2 x^{\mu}}{d\tau^2} = 0$$
(1.5.3)

となる。この式は、初期状態で静止していた物体はそのまま静止し続けるということである。したがって、 重力波による影響は1つの質点の運動を観測するだけでは現れない。

重力波の影響は、2つの近接した粒子間の固有距離に現れる。2つの近接して静止した質点のTTゲージ 上の座標をそれぞれ $x^{\mu}_{(1)} = (0,0,0,0), x^{\mu}_{(2)} = (0,\epsilon,0,0)$ とする。ただし、 $|\epsilon| \ll 1$ とする。ここに(1.4.17)式で表される重力波が入射すると、2つの自由質点間の固有距離は

$$\int_{x_{(1)}^{\mu}}^{x_{(2)}^{\tau}} |g_{\mu\nu} dx^{\mu} dx^{\nu}|^{\frac{1}{2}} = \int_{0}^{\epsilon} |g_{11}|^{\frac{1}{2}} dx$$
$$\simeq |g_{11}|^{\frac{1}{2}}$$
$$\simeq \left\{ 1 + \frac{1}{2} \widetilde{h}_{11} \right\} \epsilon$$
(1.5.4)

となって、2つの質点間の固有距離が変化することが分かる。図1.1は、紙面に対して垂直な方向に重力波 が入射した時の自由質点群の変位を表したものである。



図1.1 紙面に垂直な方向から重力波が入射した時の自由質点間距離の変化

第2章

重力波の検出

近年まで重力波は直接検出が達成されず、Einsteinの予言としてほのめかされていた重力波の存在 だが、2015年についにアメリカのレーザー干渉計型重力波検出器であるLIGO(Laser Interferometer Gravitational-Wave Observatory)が重力波の直接検出を達成した。日本で現在建設されている重力波検出 器KAGRAもレーザー干渉計型である。この章では、レーザー干渉計型重力波検出器の仕組みと、重力波 に対する応答について述べる。

2.1 Michelson干涉計

重力波検出器で用いられているレーザー干渉計の基本はMichelson干渉計である。図2.1はMichelson干渉 計を示した図である。レーザーから入射した光はビームスプリッタによって2方向(x方向とy方向)に分け られ、それぞれ鏡で反射して再びビームスプリッタに戻ってくる。その際ビームスプリッタで2つの光が 重なり合い、干渉しその干渉光をフォトディテクタで測定する。ここに重力波がやってくるとビームスプ リッタと2つの鏡との間の距離(以下'腕'とよぶ)が変化する。その距離の変化が位相の変化を生み、それに よる干渉光の強度変化をフォトディテクタで測定するのである。

入射レーザー光の電場 E_{in} を

$$E_{in} = E_0 \exp(i\Omega t) \tag{2.1.1}$$

とする。ただし、 Ω はレーザー光の角周波数2つにわけられた光(x方向、y方向)がそれぞれ ϕ_x, ϕ_y だけ位相変化したとする。このとき、フォトディテクタでの電場 E_{out} は

である。
$$E_{out} = \frac{1}{2}E_0 \exp(i\Omega t - i\phi_x) + \frac{1}{2}E_0 \exp(i\Omega t - i\phi_y)$$
 (2.1.2)

となる。このとき、フォトディテクタで光の強度Poutは

$$P_{out} = |E_{out}|^2$$

= $\frac{1}{2}|E_0|^2 \{1 - \cos(\phi_x - \phi_y)\}$
= $\frac{1}{2}P_{in}(1 - \cos(\phi_x - \phi_y))$ (2.1.3)

となる。ただし、P_{in}は入射レーザー光の強度である。



図2.1 Michelson干涉計

2.2 Michelson干渉計の重力波に対する応答

次に重力波に対する応答について考える。図2.1において、z軸方向に+モードの重力波が入射した場合 を考える。つまり、 $h_+ = \tilde{h}(t), h_{\times} = 0$ である。すると、x軸方向を運動する光子の世界線に沿った線素は、 光の伝播はヌルベクトルであることから

$$ds^{2} = -c^{2}dt^{2} + \{1 + \tilde{h}(t)\}dx^{2} = 0$$
(2.2.1)

である。さらに、 $\widetilde{h}(t)\ll 1$ であるから、 $\frac{dx}{dt}>0$ のとき、

$$(2.2.1) \Leftrightarrow dx = \frac{c}{\sqrt{1 + \tilde{h}(t)}}$$
$$\simeq \{1 - \frac{1}{2}\tilde{h}(t)\}cdt \qquad (2.2.2)$$

となる。ここで、x軸、y軸方向の腕の長さをそれぞれ l_x , l_y とする。さらに、光子がx軸の腕を往復するのに要する時間を Δt_x とし、式(2.2.2)を両辺積分すると

$$\frac{2l_x}{c} = \int_{t-\Delta t_x}^t \left\{ 1 - \frac{1}{2}\tilde{h}(t') \right\} dt'$$
(2.2.3)

となるから、式変形して

$$\Delta t_{x} = \frac{2l_{x}}{c} + \frac{1}{2} \int_{t-\Delta t_{x}}^{t} \frac{1}{2} \tilde{h}(t') dt'$$
(2.2.4)

となる。ここで $\widetilde{h}(t)\ll 1$ であるから、積分の下限を $t-rac{2l_x}{c}$ として近似すると

$$\Delta t_{x} \simeq \frac{2l_{x}}{c} + \frac{1}{2} \int_{t-\frac{2l_{x}}{c}}^{t} \frac{1}{2} \widetilde{h}(t') dt'$$
(2.2.5)

となる。よって、光がx軸上を往復するときの位相変化は

$$\phi_x = \Omega \Delta t_x$$

$$= \frac{2l_x \Omega}{c} + \frac{\Omega}{2} \int_{t-\frac{2l_x}{c}}^t \frac{1}{2} \widetilde{h}(t') dt' \qquad (2.2.6)$$

と求められる。同様にして、光がy軸上を往復するときの位相変化は

$$\phi_y = \Omega \Delta t_y$$

$$= \frac{2l_y\Omega}{c} - \frac{\Omega}{2} \int_{t-\frac{2l_y}{c}}^t \frac{1}{2} \widetilde{h}(t') dt' \qquad (2.2.7)$$

と求められる。よって、基線長 $l \simeq l_x \simeq l_y$ とし、 $l_- = l_x - l_y$ とすると

$$\phi_{-} \equiv \phi_{x} - \phi_{y} = \frac{2l_{-}\Omega}{c} + \delta\phi_{GW}$$
(2.2.8)

$$\delta\phi_{GW} = \Omega \int_{t-\frac{2l_y}{c}}^{t} \frac{1}{2} \tilde{h}(t^{'}) dt^{'}$$

$$(2.2.9)$$

と計算できる。式(2.2.8)において、第1項はビームスプリッタから2つの鏡までの距離差で生じる位相変 化、第2項は重力波の影響による位相変化を表している。

2.3 周波数応答と基線長

次に、Michelson干渉計の周波数応答を考える。 $\tilde{h}(t)$ をFourier変換すると

$$\widetilde{h}(t) = \int_{-\infty}^{\infty} \widetilde{h}(\omega) e^{i\omega t} d\omega$$
(2.3.1)

となる。すると式(2.2.9)は

$$\delta\phi_{GW} = \Omega \int_{t-\frac{2l}{c}}^{t} \int_{-\infty}^{\infty} \tilde{h}(\omega) e^{i\omega t} d\omega dt'$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} \frac{\Omega}{i\omega} \tilde{h}(\omega) e^{i\omega t} \left(1 - e^{-i\omega \frac{2l}{c}}\right) d\omega$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} \frac{2\Omega}{\omega} \sin\left(\frac{l\omega}{c}\right) e^{-i\frac{l\omega}{c}} \tilde{h}(\omega) e^{i\omega t} d\omega$$

$$= \int_{-\infty}^{\infty} H_{MI}(\omega) \tilde{h}(\omega) e^{i\omega t} d\omega \qquad (2.3.2)$$

$$H_{MI}(\omega) = \frac{2\Omega}{\omega} \sin\left(\frac{l\omega}{c}\right) e^{-i\frac{l\omega}{c}}$$
(2.3.3)

となる。 $H_{MI}(\omega)$ が重力波に対するMichelson干渉計の周波数応答関数である。観測する周波数 ω を固定して考えたとき、 H_{MI} は基線長(腕の長さ)lの関数と見ることができる。すると、 $\frac{l\omega}{c} = \frac{\pi}{2}$ のときに H_{MI} の絶対値が最大になる。よって、それ以上に基線長を長くしても感度は向上しない。例えば、観測する重力波

の周波数が1kHzのときは、*l* = 75kmとなる。しかしこのような長い距離で干渉計を組むことは現実的に難 しい。そのため、実際には以下で紹介するFabry-Perot共振器(FP共振器)というものを用いて実効的な光路 長を稼いでいる。

2.4 Fabry-Perot共振器

現在世界で建設・稼働されているレーザー干渉計型重力波検出器の多くはFabry-Perot方式を利用している。Fabry-Perot方式はMichelson干渉計の2つの腕をFabry-Perot共振器に置き換えたものである。 Fabry-Perot共振器とは以下の図2.2で表される共振器である。



図2.2 Fabry-Perot共振器

光源は図の左にある。ここで、*r_F*,*t_F*,*r_E*,*t_E*はそれぞれフロントミラーの反射率、フロントミラーの透 過率、エンドミラーの反射率、エンドミラーの透過率を表している。なお、ミラーには表と裏があり、反射 率の符号が異なる。

入射電場が式(2.1.1)であるとして、Fabry-Perot共振器からの反射電場、透過電場*E_r*, *E_{out}がどう*表されるかを考える。それぞれの場所における電場は以下の連立方程式を満たす。

$$E_a = t_F E_{in} + r_F E_b \tag{2.4.1}$$

$$E_b = r_E e^{-2i\frac{L\Omega}{c}} E_a \tag{2.4.2}$$

$$E_r = t_F E_b - r_F E_{in} \tag{2.4.3}$$

$$E_{out} = t_E e^{-i\frac{L\Omega}{c}} E_a \tag{2.4.4}$$

ただし、共振器の長さをLとした。この連立方程式を解くと

$$E_r = \left(-r_F + \frac{t_F^2 r_E e^{-i\Phi}}{1 - r_F r_E e^{-i\Phi}}\right) E_{in}$$
(2.4.5)

$$E_{out} = \frac{t_F t_E e^{-i\frac{\Phi}{2}}}{1 - r_F r_E e^{-i\Phi}} E_{in}$$
(2.4.6)

となる。ここで、Фは光が共振器内を往復した時の位相変化である:

$$\Phi = \frac{2L\Omega}{c} \tag{2.4.7}$$

Fabry-Perot共振器を1つのミラーと考えたとき、式(2.4.5)、式(2.4.6)よりFabry-Perot共振器の反射率 $r_{cav}(\Phi)$ 、透過率 $t_{cav}(\Phi)$ を以下のように定義できる:

$$r_{cav}(\Phi) \equiv \frac{E_r}{E_{in}} = -r_F + \frac{t_F^2 r_E e^{-i\Phi}}{1 - r_F r_E e^{-i\Phi}}$$
(2.4.8)

$$t_{cav}(\Phi) \equiv \frac{E_{out}}{E_{in}} = \frac{t_F t_E e^{-i\frac{\Phi}{2}}}{1 - r_F r_E e^{-i\Phi}}$$
(2.4.9)

また、反射光強度Pr、透過光強度Poutは式(2.4.5)、式(2.4.6)より

$$P_r = |E_r|^2$$

= $\frac{\{(t_F^2 + r_F^2)r_E - r_F\}^2 + 4r_F r_E(t_F^2 + r_F^2)\sin^2(\frac{\Phi}{2})}{(1 - r_F r_E)^2 \{1 + F\sin^2(\frac{\Phi}{2})\}} |E_{in}|^2$ (2.4.10)

$$P_{out} = |E_{out}|^2$$

= $\frac{(t_F t_E)^2}{(1 - r_F r_E)^2} \frac{1}{1 + F \sin^2(\frac{\Phi}{2})} |E_{in}|^2$ (2.4.11)

と求まる。ただし、Fは以下で定義される値である:

$$F \equiv \frac{4r_F r_E}{(1 - r_F r_E)^2}$$
(2.4.12)

透過光強度が最大になるとき、共振器内部の光の強度も最大となり、この状態を'入射レーザー光が Fabry-Perot共振器が共振している'と表現する。共振条件は自然数nを用いて

$$\Phi = 2\pi n \tag{2.4.13}$$

と書ける。

式(2.4.11)より、横軸をΦとした透過光強度のグラフ(振幅を規格化している)は図2.3のようになる。

また、 $\Phi = \frac{2L\Omega}{c}$ において共振器長Lを固定して考えると、透過光強度は角周波数が Ω の周期関数になっている。この基本周期のことをフリースペクトラルレンジ(FSR)という。すると、

$$\frac{2L\Omega_{FSR}}{c} = 2\pi \tag{2.4.14}$$

より

$$\nu_{FSR} = \frac{\Omega_{FSR}}{2\pi} = \frac{c}{2L} \tag{2.4.15}$$



図2.3 Fabry-Perot共振器の透過光強度

となり、共振周波数の間隔が求まる。また、共振ピークの半値全幅 ν_{FWHM} は、 $\nu_{FWHM} \ll \nu_{FSR}$ ならば

$$\nu_{FWHM} = \frac{1}{2\pi} \frac{1 - r_F r_E}{\sqrt{r_F r_E}} \frac{c}{L}$$
(2.4.16)

である。*v_{FSR}とv_{FWHM}*の比はフィネス*F*と呼ばれ、共振ピークの鋭さを表している:

$$\mathcal{F} = \frac{\nu_{FSR}}{\nu_{FWHM}} = \frac{\pi \sqrt{r_F r_E}}{1 - r_F r_E} \tag{2.4.17}$$

このようにフィネスは鏡の反射率のみから決定される値である。フィネスの値を高くすることで共振させたい周波数の幅をより狭くでき、他の周波数の雑音の影響を受けにくくなり、より感度の良い重力波検出 器となる。

2.5 Fabry-Perot共振器の重力波に対する応答

Fabry-Perot共振器の重力波に対する応答を考える。x軸方向に横たわっているFabry-Perot共振器に+ モードの重力波が入射したとき、光が共振器内をn回往復する時間 Δt_n はMichelson干渉計のときと同様に 計算すると

$$\Delta t_n \simeq \frac{2L}{c} n + \frac{1}{2} \int_{t-\frac{2L}{c}n}^t \widetilde{h}(t') dt'$$
(2.5.1)

となる。ここに式(2.3.1)で与えられるフーリエ変換を施すと

$$\Delta t_n \simeq \frac{2L}{c} n + \frac{1}{2} \int_{-\infty}^{\infty} \tilde{h}(\omega) \frac{1 - e^{-2i\frac{L\omega}{c}n}}{i\omega} e^{i\omega t} d\omega$$
(2.5.2)

となる。入射レーザー光とFabry-Perot共振器が共振しているときを考えると、反射電場Erは

$$E_r = \frac{-r_F + (r_F^2 + t_F^2)r_E}{1 - r_F r_E} \left[1 - i \int_{-\infty}^{\infty} H_{FP}(\omega)\widetilde{h}(\omega)e^{i\omega t}d\omega \right] E_{in}$$
(2.5.3)

と計算できる。ここで、 $H_{FP}(\omega)$ は重力波に対するFabry-Perot共振器の周波数応答関数であり、

$$H_{FP}(\omega) = \frac{\alpha \Omega}{\omega} \frac{\sin \gamma}{1 - r_F r_E e^{-2i\gamma}} e^{-i\gamma}$$
(2.5.4)

$$\alpha \equiv \frac{t_F^2 r_E}{-r_F + (r_F^2 + t_F^2) r_E}$$
(2.5.5)

$$\gamma \equiv \frac{L\Omega}{c} \tag{2.5.6}$$

で表される。ここで、光が共振器内を往復する時間内で重力波の時間変化が十分小さいとする。つまり、 $\gamma \ll 1$ のとき、周波数応答関数 $H_{FP}(\omega)$ の絶対値は

$$|H_{FP}(\omega)| = \frac{\alpha \Omega}{\omega(1 - r_F r_E)} \frac{|\sin \gamma|}{\sqrt{1 + F \sin^2 \gamma}}$$

$$\approx \frac{\alpha \Omega}{\omega(1 - r_F r_E)} \frac{\gamma}{\sqrt{1 + F \gamma^2}}$$

$$= \frac{\alpha \Omega L}{c(1 - r_F r_E)} \frac{1}{\sqrt{1 + \left(\frac{\sqrt{FL}}{c}\omega\right)^2}}$$

$$= \frac{\alpha \Omega L}{c(1 - r_F r_E)} \frac{1}{\sqrt{1 + (\tau \omega)^2}}$$
(2.5.7)

と計算できる。この式(2.5.7)を見ると、Fabry-Perot共振器の重力波に対する応答は1次のローパス特性 を持っていることが分かる。ただし、*τ*は以下の形で書かれる:

$$\tau = \frac{\sqrt{FL}}{c} = \frac{2L}{c} \frac{\sqrt{r_F r_E}}{1 - r_F r_E} \tag{2.5.8}$$

このτはフィネスFを用いて

$$\tau = \frac{2L}{\pi c} \mathcal{F} \tag{2.5.9}$$

と表せる。なお、τは共振器内での光の平均滞在時間を表しているため、Fabry-Perot共振器の光の折り返 し回数N_{FP}は

$$N_{FP} = \frac{\tau}{\left(\frac{L}{c}\right)} = \frac{2\mathcal{F}}{\pi} \tag{2.5.10}$$

と書けるはずである。このようにフィネスは共振器を考えるにあたって非常に重要な値である。

2.6 干渉計における雑音

重力波という非常に小さな信号を検出する際に懸念しなければならないのが雑音である。というのも重 力波検出器の感度は重力波の信号と雑音の比(S/N比)で決まっているので、雑音が重力波検出器の感度を制 限しているからである。雑音といってもその種類は様々で、今節ではその種類について紹介する。

雑音の種類を紹介する前に、重力波の感度について説明しておく。感度とは各周波数における雑音の合計、つまりノイズスペクトルのことである。単位は1/√Hzやm/√Hzが用いられる。

タイムスケール $|t| \leq \frac{T}{2}$ で測定した物理量(今回考えるのは雑音による変位である)x(t)のFourier変換は

$$x(\omega;T) = \int_{-\frac{T}{2}}^{\frac{T}{2}} x(t)e^{i\omega t}dt$$
 (2.6.1)

である。このとき、パワースペクトル密度S(ω)は次のように定義される:

$$P(\omega) = \frac{1}{2\pi} \lim_{T \to \infty} \frac{\langle |x(\omega;T)|^2 \rangle}{T}$$
(2.6.2)

x(t)とパワースペクトル密度 $S(\omega)$ の間には次のような関係がある:

$$\overline{x}^2(t) = \lim_{T \to \infty} \int_{-\frac{T}{2}}^{\frac{T}{2}} x^2(t) dt = \int_{-\infty}^{\infty} P(\omega) d\omega$$
(2.6.3)

この式があらわすところは、パワースペクトル密度 $P(\omega)$ は雑音による変位に対する各周波数成分の寄与を 表している、ということである。実際には $\omega = 2\pi f$ として $f \ge 0$ に対するスペクトルを考える。これは片側 パワースペクトル密度と呼ばれ、G(f)と表記し、以下のような関係がある:

$$\overline{x}^2(t) = \int_0^\infty G(f)df \tag{2.6.4}$$

$$G(f) = 4\pi P(\omega) \tag{2.6.5}$$

雑音に関して評価する際にはこのように定義される片側パワースペクトル密度G(f)の平方根、つまり $\sqrt{G(f)}$ を用いることが多い。そのため、感度の単位として $1/\sqrt{\text{Hz}}$ や $m/\sqrt{\text{Hz}}$ が用いられているわけである。

また、先述のパワースペクトル密度*P*(ω)は片側パワースペクトル密度*G*(*f*)と区別して、両側パワースペクトル密度と呼ばれることが多い。

図2.4はKAGRAにおける様々な雑音と合計感度のスペクトルである。黒破線で書かれたものがKAGRAの合計感度であり、100Hz付近に良い感度を持っていることが分かる。

2.6.1 散射雑音

散射雑音とは、後述する真空場の位相方向の揺らぎによる雑音である。重力波検出は位相信号検出であ るため、この位相揺らぎが直に雑音になってしまう。この雑音はレーザーパワーを上げることによって低 減される。

2.6.2 輻射圧雑音と標準量子限界(SQL)

真空場と輻射圧雑音

重力波検出器においてフォトディテクタで検出する干渉光はダークフリンジ(*x*, *y*方向からやってくる光 が互いに打ち消しあう状態)に制御されている。しかし、このように干渉計がダークフリンジに制御されて いるとき、フォトディテクタ側から入射する真空場によって雑音が生じる。真空場とは、たとえ光源がない 空間においても量子的に光子が揺らいでいる状態である。この光子の揺らぎは振幅方向の揺らぎと位相方



図2.4 KAGRAにおける様々な雑音と合計感度のスペクトル

向の揺らぎに分かれる。振幅方向の揺らぎは干渉計内の光(キャリア光と呼ばれる)のパワーを変化させる。 すると、光がミラーを押す力(輻射圧)も変化してしまい、ミラーの変位も揺らいでしまう。最終的にそのミ ラーの揺らぎが位相変化を生み、雑音となってしまう。この雑音を輻射圧雑音と呼ぶ。

いま、真空場 $A_{in}(t)$ は消滅演算子 a_{ω} を用いて以下のように書ける:

$$A_{in}(t) = \int_0^\infty \sqrt{\frac{2\pi\hbar\omega_0}{\mathcal{A}c}} a_\omega e^{i\omega t} \frac{d\omega}{2\pi}$$
(2.6.6)

ここで、*A*はレーザーのビーム断面積、*ħ*は換算プランク定数である。なお、生成消滅演算子は以下の交換 関係を満たす:

$$[a_{\omega}, a_{\omega}^{\dagger}] = 2\pi\delta(\omega - \omega^{\prime}) \tag{2.6.7}$$

この生成消滅演算子を用いると、ダークポート(フォトディテクタ側)から干渉計に入射する真空場の振幅 成分a₁(ω)と位相成分a₂(ω)はそれぞれ以下のように書ける:

$$a_1(\omega) = \frac{a_{\Omega+\omega} + a_{\Omega-\omega}^{\dagger}}{\sqrt{2}} \tag{2.6.8}$$

$$a_2(\omega) = \frac{a_{\Omega+\omega} - a_{\Omega-\omega}^{\dagger}}{\sqrt{2}i} \tag{2.6.9}$$

ここで、上式の真空場の振幅成分と位相成分について基底をとったベクトル表示を考える。いま、ダーク ポートから入射した真空場がFabry-Perot共振器を取り入れた干渉計を通って、再びダークポートに戻って きてフォトディテクタで検出される場合を考える。このとき干渉計から出てきた真空場の振幅成分*b*₁、位 相成分*b*₂はそれぞれ以下のように書ける:

$$\begin{pmatrix} b_1 \\ b_2 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 1 & 0 \\ -\mathcal{K} & 1 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} a_1 \\ a_2 \end{pmatrix} e^{2i\beta} + \frac{\sqrt{2\mathcal{K}}}{h_{SQL}} \begin{pmatrix} 0 \\ h \end{pmatrix} e^{i\beta}$$
(2.6.10)

ここで、*K*は輻射圧とミラーのカップリング係数、βは干渉計を片道通過するときの位相の遅れ、hは重力 波による干渉計の腕の歪みである。*K*は

$$\mathcal{K} = \frac{4I_0\omega_0}{c^2 m\Omega^2} \tag{2.6.11}$$

と表され、レーザーの強度に比例する。また、βは式(2.4.7)で表されるΦの半分である。

標準量子限界(SQL)

前項の散射雑音と輻射圧雑音を合わせて量子雑音と呼ぶことが多い。いま、位相方向に現れる量子雑音の大きさを歪みh_gで表すと

$$h_q = \sqrt{\frac{\mathcal{K}^2 + 1}{2\mathcal{K}}} h_{SQL} \tag{2.6.12}$$

$$h_{SQL} = \sqrt{\frac{8\hbar}{m\Omega^2 L^2}} \tag{2.6.13}$$

となる。ここで、mはミラーの質量である。この式を見ると、レーザーパワーに関わらずある限界値h_{SQL} を超えないことがわかる。これを標準量子限界(Standard Quantum Limit:SQL)という。つまり散射雑音 を低減させようとレーザーパワーを上げると、そのトレードオフとして輻射圧雑音が大きくなってしまい、 レーザーパワーの変更のみだと検出器の感度はSQLによって制限されてしまうということである。

2.6.3 光源による雑音

光源として使用されるレーザーは決して理想的なものではなく、レーザー光源による雑音が様々存在 する。

レーザーの周波数雑音

レーザーの周波数ゆらぎによる位相雑音である。これも散射雑音と同様に位相雑音であるために、重力 波の信号と同様に位相信号として検出されてしまう。しかし、この雑音は干渉計をシンメトリックにする ことで消すことができる。

レーザーの強度雑音

干渉計を用いて位相の情報を取り出すとき、フォトディテクタで強度変化に変換してから信号として取 り出す。レーザー光源は位相だけでなく強度も揺らいでしまうため、重力波信号による強度変化と見分け がつかなくなってしまう。そこで干渉計をダークフリンジに制御することで位相変化による寄与を増やし、 強度雑音の影響を減らしている。

ビームジッター雑音

レーザーの出力ビームはビーム径や方向が時間変化してしまう。干渉計が完全に対称でなかったり、ミス アライメントがあると、これらもゆらぎが出力に現れてしまう。これらのゆらぎは高次のガウシアンモー ドが励起されることによるものなので、この問題はモードクリーナと呼ばれる共振器を取り入れることで 解消される。モードクリーナとは高次のガウシアンモードは共振せず、基本モードのみに共振するような 共振器のことである。実際のところ、日本の重力波検出器であるKAGRAの出力モードクリーナは、東工 大が担当して制作しているところである。しかし、ビームジッターがあった場合、モードクリーナを通す と透過光強度が変化して重力波の信号と区別がなくなってしまう。どの程度モードクリーナで除去すれば 干渉計の出力に影響を及ぼさないかを定量的に議論するのは難しい。効率よく除去するためにはフィネス の高い共振器が必要だが、透過効率の問題や高出力のレーザーに対してミラーで発生する熱の問題などが 発生してしまう。

2.6.4 熱雑音

重力波検出器は有限温度の熱浴に接しているため、様々な部分で熱振動をが起きている。その熱振動に よる雑音が熱雑音である。ミラーは振り子にして吊るしているのだが、その振り子の熱雑音であったり、ミ ラーを吊るすためのワイヤーの弦モードによる熱雑音、ミラー自体の機械共振による熱雑音などが主であ る。これら雑音を低減するためには、温度を下げたり、振動子の機械的なQ値という値を上げなくてはなら ない。実際にKAGRAではサファイア製のミラーを低温に冷却している。

2.6.5 地面振動による雑音

地面は地震以外に様々な周波数を持った微小振動を行っている。このように地面が微小振動することに よる雑音が存在する。この雑音は1Hz以上において $10^{-7}/f^2[1/\sqrt{\text{Hz}}]$ で表され、周波数の2乗に反比例す る。この雑音を低減するために防振系(Vibration Isolation System:VIS)という技術を検出器に導入してい る。先述のとおり、ミラーを振り子で吊るすことによって地面振動の直接的な影響を緩和している。実際 にはミラーを単一の振り子で吊るすのではなく、多段振り子で吊るすことによって更なる雑音低減を行っ ている。

2.7 パワーリサイクリング

高周波数の重力波をターゲットにした重力波検出器はレーザーのパワーを大きくしている。というのも 高周波数帯においては支配的である散射雑音を低減するためである。しかし、安定した高出力レーザーの 開発は非常に難しく、現在使われているレーザーの出力はせいぜい数十Wほどである。

前節でも触れたが、重力波検出に用いられる干渉計の干渉光はダークフリンジに制御されている。する と、レーザーから入射した光は最終的にほとんどがレーザーの方向(ブライトポート)に戻っていってしま う。そこで、レーザーとビームスプリッタの間にミラーを入れることで、ブライトポートに戻ってきた光 を反射し干渉計内の実効的なレーザーパワーを上げることができる。これをパワーリサイクリング(PR)と いい、レーザー光の周波数で反共振するようにパワーリサイクリング共振器を組むことによって実現でき る。また、パワーリサイクリングするために導入したミラーのことをパワーリサイクリングミラー(PRM) という。

2.8 シグナルリサイクリング

干渉計とフォトディテクタの間にミラーを入れることで、干渉計からダークポートに漏れてきた信号を 反射し信号を増幅することができる。これをシグナルリサイクリング(SR)といい、シグナルリサイクリン グするために導入したミラーのことをシグナルリサイクリングミラー(SRM)という。なお、PRとSR両方 とも行う場合はデュアルリサイクリング(DR)と呼ぶ。図2.5はDR干渉計を表した図である。

SRMはターゲットとする重力波の周波数帯によって置く位置は変わってくる。例えば、SRMをキャリア 光が同じく共振するように置いたとき、干渉計の感度は高周波数帯で悪く、低周波数帯で良くなる。この 手法はBroadband Signal Recycling(BSR)と呼ばれる。

一方で、SRMをキャリア光が反共振するようにしたとき、感度は高周波数帯で良くなり、低周波数帯で 悪くなる。これは高周波数の重力波が共振器の腕の中で相殺される前に信号を取り出すことと解釈できる。 SRMをキャリア光が反共振するように置いたときはBroadband Resonant Sideband Extraction(BRSE) と呼ぶ。

2.9 DRSE干涉計

SRMをキャリア光が共振あるいは反共振するような位置からあえて少しずらすことをデチューンする という。デチューンすることによって良い感度を持つ周波数帯が狭くなるのをトレードオフに感度を改 善することができる。この手法をDetuned Resonant Sideband Extraction(DRSE)という。このように、 DRSEを取り入れた干渉計のことをDetuned Resonant Sideband Extraction干渉計(DRSE干渉計)とい う。図2.6はDRSE干渉計の図である。

日本のKAGRAにおいてはこのDRSE干渉計を用いており、100Hz付近に最も良い感度を持っている。



図2.5 DR干渉計



図2.6 DRSE干渉計

第3章

光ばねとスクイーズ

この章では、前章で説明した量子雑音の改善方法の一つである光ばねについて説明する。現在東工大の 宗宮研究室では光ばねに関する実験を行っており、その実験に用いられるミラーのサスペンションの開発 が本論文の主旨であるため、光ばねの原理を説明することは非常に重要である。また、現在宗宮研究室に おける光ばね実験で用いられている非線形光学結晶を用いた光スクイーズ技術についても説明する。



3.1 光ばね

図3.1 光ばねの原理

図3.1は光ばねの原理を表した図である。キャリア光の共振点から少しデチューンし、ミラーが釣り合う ように制御された状態が(B)である。この状態からミラーが(A)か(C)の状態になると輻射圧と外力の釣り 合いが崩れ、それぞれ(B)の状態に戻るような力、つまり復元力が働く。このように、共振器を共振点から 少しデチューンすることで共振器の間に光によって復元力が働くことから光ばねと呼ばれる。光ばねにも 普通のばねと同様に共振周波数が存在する。このとき干渉計の感度は光ばねの共振周波数付近で向上する。 実際に、SRMをデチューンすることによって、SRMと干渉計との間に光ばねを作っている。



図3.2 コヒーレント状態における揺らぎ

3.2 スクイーズ

Heisenbergの不確定性原理は

$$\Delta q \Delta p \ge \frac{1}{4} \tag{3.2.1}$$

であった。ただし、Δq,Δpはそれぞれ位置q、運動量pの分散である。上式において等号が成り立つときの ことを最小不確定性状態と呼んだ。真空場、つまり振幅と位相の揺らぎにおいても同様に不確定性原理が 成り立ち、最小不確定性状態が存在する。この最小不確定性状態において、振幅と位相が同様に揺らいで いる光のことをコヒーレント光と呼び、コヒーレント光は最も干渉性を示す。真空場はコヒーレント状態 にある。図3.2はコヒーレント状態における振幅、位相の揺らぎを表した図である。

重力波検出は位相検出であるため、真空場の位相の揺らぎを低減することで量子雑音を低減したい。そ こで、最小不確定性関係を満たしつつ位相の揺らぎを低減する(振幅の揺らぎは増加する)技術を重力波検出 器に組み込む。このように一方の揺らぎを増加させる代わりに他方の揺らぎを低減させた状態のことをス クイーズド状態と呼び、この手法をスクイージングと呼ぶ。特に、振幅の揺らぎを増加させる代わりに位 相の揺らぎを低減することを位相スクイーズ、逆を振幅スクイーズと呼ぶ。それぞれの状態を表した図が 図3.3である。また、スクイーズド状態にある光のことをスクイーズ光と呼ぶ。

3.3 スクイーズ光の生成

スクイーズ光は、非線形光学結晶を用いたパラメトリック増幅過程を用いることで生成できる。パラメ トリック増幅過程は、非線形光学結晶に異なる周波数の光が入射したときにそれらの間に相互作用が発生 することを基本にしている。今回は周波数Ωで記述されるキャリア光とその2倍の周波数2Ωで記述される



図3.4 スクイーズ光の生成

ポンプ光を非線形光学結晶に入射させることで、キャリア光とポンプ光のまわりの真空場がビートを取り、 周波数が $\Omega + \omega$ のUpperサイドバンドと $\Omega - \omega$ のLowerサイドバンドとの間に相関を持たせる。

位相スクイーズをすると、UpperサイドバンドとLowerサイドバンドの振幅が逆符号で揺らぐように相関 が働き、キャリアにとって真空場の振幅成分が減少し、位相成分が増加する。一方で、振幅スクイーズをす ると、UpperサイドバンドとLowerサイドバンドが同符号で揺らぐように相関が働き、キャリア光にとって 真空場の位相成分が減少し、振幅成分が増加する。このようにしてスクイーズ光は生成される。なお、非 線形光学結晶を用いてスクイーズ光を生成する装置のことをOPO(Optical Parametric Oscillator)という。 また、ポンプ光はキャリア光を非線形光学結晶に入射することで生成できる。このポンプ光を生成する装 置のことをSHG(Second Harmonic Generator)という。



図3.5 OPOのゲインを変化させたときの干渉計の感度の変化

3.4 光ばねとスクイーズによる感度の向上

前節のように、位相スクイーズすることでキャリア光にとって真空場の位相成分を減らすことができる。 しかし、位相スクイーズをしても量子雑音を減らすことはできない。最もスクイーズが効果を発揮するの は光ばねと振幅スクイーズを組み合わせたときである。具体的には、SRMと干渉計との間にOPOを組み込 み、振幅スクイーズすることで重力波の感度を高周波数側にシフトすることができる。SRMを組み込んだ Michelson干渉計のダークポートにOPOを入れたとき、光ばねの共振周波数Ω_{光ばね}は以下のようにかける:

$$\Omega_{\text{Hifta}} \propto \sqrt{\frac{s \times \sin 2\phi}{\left(r + \frac{1}{r}\right) - \left(s + \frac{1}{s}\right)\cos 2\phi}} \tag{3.4.1}$$

ここで、 s, r, ϕ はそれぞれOPOのゲイン、SRMの反射率、SRMのデチューン位相である。このように、 OPOを入れたときの光ばねの共振周波数はOPOのゲインを変化させることで調整できる。そこで、OPO のゲインを変化させたときの干渉計の感度の変化は図3.5のようになる。比較のためにKAGRAの最終感度 も一緒に載せておく。

なお、共振器内に貯められた光の強度を10kW、テストマス(重力波の影響を受けるように懸架されたミ ラー)の重さを0.5g、SRMの反射率を0.995として計算している。

OPOによってスクイーズされた干渉計の感度を見るとわかるように、それぞれ2つのディップがある

ことが分かる。より低い周波数に存在するディップはOPOのゲインとともに変化していることから分かる ように、光ばねの共振周波数である。一方、より高い周波数に存在するディップはSRC(Signal Recycling Cavity)で共振する光の共振周波数である。

このようにOPOのゲインを調整することにより光ばねの共振周波数を高周波数側にシフトすることがで き、KAGRAの最終感度よりも高周波数帯域においてより良い感度を実現できることが分かる。また、観 測したい重力波の周波数に合わせてOPOのゲインを調整することで、様々な周波数帯域での重力波観測が 可能になるという汎用性を持つ。

第4章

実験の理論背景

前章までは重力波検出に欠かせない知識及び技術について紹介した。この章では、光ばね実験における 懸架系の開発に必要な理論を述べる。

なお、懸架系の開発の際には、西オーストラリア大学(The University of Western Australia)のJohn Winterflood氏に教授いただき、懸架系の考案をしていただいた。巻末の謝辞でも述べるが、同氏には感謝 してもしきれない。

4.1 光ばね実験

懸架系の開発について述べる前に、光ばね実験におけるどの部分の懸架系の開発を行ったかについて述べる。

光ばね実験の光学系は図4.1に示されたようになっている。基本的な構成はSRを取り入れたMichelson干 渉計である。これはドイツにあるレーザー干渉計型重力波検出器GEOに取り入れる可能性のあるもので、 日本のKAGRAとは異なりFabry-Perot共振器を使っていない。Fabry-Perot共振器は実効的な光路長を伸 ばすために取り入れるものであったが、この光学系ではその代わりにy方向の腕に折り返しミラーがあり、 実効的な光路長を延ばしている。今回私が開発した懸架系は図4.1における点線で囲まれたミラーの部分で ある。このミラーが重力波の影響を受けて変位することで、y方向の腕の長さが変わり、x,y方向から来た 光の干渉光のが変化する。この干渉光の変化を検出することによって重力波の検出を行う。このように今 回開発する懸架系は重力波の影響を直接受ける部分なので非常に重要な役割を持っている。

また、スクイーズするためにSRMと干渉計との間にOPOをいれる。レーザーと干渉計との間にBSをいれ、キャリア光をSHGに入射することでOPOに入射させるポンプ光を生成している。

4.2 一般的な振り子の伝達関数

今回開発する懸架系は基本的には振り子の原理を用いている。そこで今節では一般的な振り子の振る舞いについて述べる。



図4.1 光ばね実験の光学系

そもそも物体の運動は6つの次元がある。しかし、今回の懸架系で重要になってくるのはそのうち3つ の自由度であり、それぞれ図4.2に示したとおりである。まず、説明のため図4.2で示されたような*X*,*Y*,*Z* 軸を取る。このとき*X*軸方向の周期的運動はLongitudinal方向の運動、*Z*軸まわりの周期的回転運動をYaw 方向の運動、*Y*軸周りの周期的回転運動をPitch方向の運動という。以下で、それぞれの自由度がどういっ た条件を満たせば良いかを明確にするため、振り子の伝達関数について説明する。

伝達関数について説明を簡単にするため、単一の振り子のLongitudenal方向について考える。伝達関数とは図4.3のように、振り子の端点(ワイヤー等)を $X_1(\omega)$ だけ動かしたときに懸架されたミラーの変位を $X_2(\omega)$ としたときの $|X_2(\omega)/X_1(\omega)|$ のことである。

いま、ミラーの重さを*m、*重力加速度を*g、*振り子の傾き角を*θ、*振り子の長さを*l*とすると、ミラーの運動方程式は

$$m\ddot{X}_{2}(t) = -mg\theta = -\frac{mg}{l}(X_{2}(t) - X_{1}(t))$$
(4.2.1)

ただし、時間微分をドットで表した。また、振り子の傾き角*θ*を十分小さい、ミラーの大きさを十分小さい とした。この式を式(2.3.1)と同様にFourier変換すると

$$-\omega^2 m X_2(\omega) = -\frac{mg}{l} (X_2(\omega) - X_1(\omega))$$
(4.2.2)



図4.2 振り子における重要な3つの自由度



図4.3 Longitudenal方向の伝達関数

となる。ここで、Fourier変換の性質:

$$\mathcal{F}[\dot{x}(t)] = \int_{-\infty}^{\infty} \frac{d}{dt} x(t) e^{-i\omega t} dt$$

= $[x(t)e^{-i\omega t}]_{-\infty}^{\infty} - (-i\omega) \int_{-\infty}^{\infty} x(t)e^{-i\omega t} dt$
= $i\omega \int_{-\infty}^{\infty} x(t)e^{-i\omega t} dt$
= $i\omega x(\omega)$ (4.2.3)



図4.4 振り子における変位から変位の伝達関数のグラフ

を用いている。共振角周波数ω0を用いると伝達関数は

$$\left|\frac{X_2(\omega)}{X_1(\omega)}\right| = \left|\frac{\omega_0^2}{\omega_0^2 - \omega^2}\right| \tag{4.2.4}$$

$$\omega_0 = \frac{g}{l} \tag{4.2.5}$$

と表せる。この伝達関数を横軸周波数、縦軸ゲインにとったグラフが図4.4である。なお、共振周波数 $f_0 = \omega_0/2\pi \epsilon 10$ Hzに設定して描いた。共振周波数 f_0 より低い周波数帯域においては、式(4.2.4)右辺の分母 で ω_0^2 が支配的になるため図のようにゲインはほぼ1である。一方、共振周波数 f_0 より高い周波数帯域におい ては、式(4.2.4)右辺の分母で ω^2 が支配的にになるため図のようにゲインは周波数fの2乗で下がっていく。 このグラフは変位から変位の伝達関数である。これを力から変位の伝達関数に直すと図4.5のようになる。 図4.5を見ると、振り子の共振周波数より低い周波数帯域の外力は低減され、共振周波数より高い周波数帯 域の外力はそのまま伝達することが分かる。

また、今回は省略するが、YawとPitchについても同様の伝達関数が得られる。以上のことから今回開発 する懸架系は以下の条件を満たす必要があることが分かる。

- Longitudinalの共振周波数が光ばねの共振周波数よりも低い。
- YawとPitchの共振周波数がそれなりに高い(数十Hzであれば十分)。

まず、1つ目の条件は、光ばねによる効果を低減させたくないからである。光ばねの共振周波数が Longitudinalの共振周波数よりも低いと、図4.5のグラフを見ればわかるとおり、周波数fの2乗に比例して



図4.5 振り子における力から変位の伝達関数のグラフ

光ばねによる復元力が低減してしまう。

2つ目の条件は、YawとPitchの共振周波数が十分に低くなければ地面振動などの低周波数の外力による 影響を受けやすくなってしまう。懸架されたミラーがYawやPitchの方向に不安定だと、この懸架系に吊る されたミラーは光ばね実験では折り返しミラーとしても使用されているため揺れてしまい、上手く干渉光 を検出できなくなってしまう。そのため二つ目の条件も重要である。

4.3 懸架における問題点

実際の重力波検出器では100Wほどのハイパワーレーザーが使用される(KAGRAにおいてはサファイア 製のミラーを冷却しなければならないので100W弱ほどのレーザーが使用されている)が、東工大で行うプ ロトタイプ実験ではそのようなハイパワーレーザーを用いることはできない。するとミラーにかかる輻射 圧の影響は小さくなってしまうが、代わりに用いるミラーを小さくすることで実際の検出器と同じ輻射圧 による影響を実現させている。実際に本実験で用いたミラーは重さ0.2g、直径6mmのものである。しかし、 ミラーを小さくするとその分懸架も難しくなってしまう。例えば懸架系とミラーを接続する際の動作がど うしても緻密なものになってしまうために、大きなミラーを使用する場合と比較して相対的な誤差が大き く出てしまう。また、YawとPitchの制御が難しくなったり、理想的なLongitudinal方向の振る舞いを達成 するのも難しくなってしまう。



図4.7 懸架系その2

4.4 考案された懸架系その1

まず、はじめに考案された懸架系を図4.6、図4.7で示す。双方ともに板ばねの原理を用いている。

図4.6と図4.7で示された懸架系はLongitudinalの方向以外には固く設計できる。しかし、この2つの懸 架系には問題点がある。これらの懸架系においてYawやPitchの固さを保持したまま、Longitudinalの共振 周波数を十分に柔らかく(数Hz程度)にするためには板ばねの長さを極めて長くしなければならないのであ る。現状のプロトタイプ実験においては、全光学系を光学定盤上に置かなくてはいけないため、このよう にスペースをとるような懸架系はプロトタイプ実験にはあまり適さない。逆に板ばねの大きさをコンパク トにしてしまうと、他の方向の固さが十分に保たれない。しかし、最も重大な問題は、板ばねが長くなる ことによってアライメントの難易度が上がることである。アライメントをとるために、図における懸架系 を支えている赤色の四角い部分を動かして(ねじを回して)調整するわけだが、板ばねが長いと微調整が難し く、センタリングがずれてしまう。

このように実用的な面でこれらの懸架系は本開発に適さないため、また別の懸架系を開発しなければな らない。

4.5 考案された懸架系その2

前節のように板ばねで懸架するためには板ばねの長さを十分に長くしなければならない。そこで、次に 考案された懸架系は図4.8のような構造になっている。具体的な設計値は図4.9を示す。単位はすべてmmで ある。

図4.8は前節で紹介した懸架系を応用したものである。問題となっていた板ばねの長さであるが、板ばね を巻いたような形にしたことによりコンパクトな空間でも十分な長さを実現することができるようになっ た。また、YawとPitchの方向に対して対称な設計になっているため、それぞれの共振周波数は一致するは ずである。この懸架系の全体の大きさは1インチ用のミラーマウントにはめ込むために直径25.4mmになっ



図4.10 Roark's Formulaの適用

ている。また、懸架系の中央部にミラーをはめ込むことで支える設計になっているため、ミラーの大きさ に合わせて設計している。実際にはミラーを安定に固定したいため、この懸架系をミラーの表と裏から1 つずつはめ込むことにした。本研究ではこの懸架系の開発及び性能評価をすることにした。

4.6 Longitudinal方向の共振周波数の理論計算

今節ではLongitudinal方向の共振周波数の理論計算を行う。

まず、図4.10(a)のように壁に右端が固定されている板ばねを考える。なお、左端はばねがLongitudinal の方向のみにしか変位しないように制御されている。今、板ばねの左端からaの距離のところに力Wを与え たときの左端の変位がxであったとする。参考文献[5]によると、Roark's Formulaよりxは以下のように表 される:

$$x = \frac{W}{12EI}(l-a)^2(l+2a)$$
(4.6.1)

ここで、*E*,*I*,*l*はそれぞれ板ばねのヤング率、断面二次モーメント、板ばねの長さである。

次に、このRoark's Formulaを開発する懸架系に適用すると、図4.20(b)のような設定を考えればよい。 このとき、a = 0である。また、板ばねとマス(今回の場合はミラー)の接続部(今回の場合は中央の正三角形 が6つあるところ)の各方向の厚みは図の通りb,hである。すると、式(4.6.1)における断面二次モーメントIは次のように書ける:

$$I = \frac{bh^3}{12}$$
(4.6.2)

すると、式(4.6.1)、式(4.6.2)から、板ばねのばね定数kは

$$k = \frac{W}{x} = \frac{12EI}{l^3} = Eb\frac{h^3}{l^3}$$
(4.6.3)

と求まる。ここで、開発する懸架系においては表と裏に2つずつサイクルしたばねが取り付けられているので、実際には式(4.6.3)で求めたばね定数の4倍である。よって、開発する懸架系のLongitudinal方向の 共振周波数*f*_{sus}は

$$f_{sus} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{4k}{m}}$$
$$= \frac{1}{\pi} \sqrt{\frac{Ebh^3}{ml^3}}$$
(4.6.4)

と求まる。ここで、mはマスの質量である。具体的な値については次節で述べる。

4.7 素材の選定・製作方法

前節で紹介した懸架系を作る際の素材選定・製作方法について以下で述べる。

まず、素材として最初に選択したのがアルミホイルである。選んだ理由として、アルミホイルの厚さが 10µm程と薄く、さらに簡単に購入することができるからである。強度がどれくらいなものなのか不確か であったために大量生産しなければならず、その点で簡単に購入できるというのは非常に重要なメリット である。しかし、アルミホイルには様々な問題点があった。1つ目は、図4.9のような形にアルミホイルを 切り出す際に精密な下書きが必要なわけだが、その手段がなかったことである。コピー機を用いてアルミ ホイルの上に下書きをしようと試みたが、コピー機がアルミホイルを印刷用紙と認識せずコピーができな かった。2つ目は、アルミホイルを精密に切り出す手段がなかったことである。人間の手による切断では どうしても精密に切り出すことができなかった。

次に素材として選択したのがOHPシートである。このOHPシートは100µm程の厚さで、アルミホイル 程とはいかないが十分薄い。さらに、大学生協に販売されており簡単に購入することができる。このOHP



図4.11 懸架系の完成品

シートには精密な切断方法があったため、今回開発する懸架系の素材として決定した。

さて、OHPシートを用いた懸架系の製作方法について述べる。切断には東工大内にあるものつくりセン ターのレーザー加工機を用いた。このレーザー加工機は、まず切断パスをAdobe社のIllustratorを用いて 描画し、そのデータをレーザー加工機付属のPCから遠隔で切断することができる。アルミホイルの場合は レーザー加工機では切断できないため、この点でOHPシートがアルミホイルよりも優れているわけである。 こうして切断された2つのOHPシート製のサイクルしたばねをただミラーマウントに入れるだけではうま く固定できない。そこで、アクリル製のリング3つ作成し、そのリングでサイクルしたばねを挟み込むこ とでうまく固定できるようになる。図4.11は完成品である。

式(4.6.4)に実際の値を代入して、Longitudinal方向の共振周波数を見積もる。各値を $E = 0.5 \times 10^9$ Pa, $b = 1.13 \times 10^{-3}$ m, $h = 0.1 \times 10^{-3}$ m, $l = \pi \times 17 \times 10^{-3}$ m, $m = 0.2 \times 10^{-3}$ kgとして代入すると、 $f_{sus} \sim 1.4$ Hzとなり、理論的には理想的な値となった。

次章では、この懸架系の実際の共振周波数を求めるために行った様々な実験の結果とその考察について 述べる。

第5章

実験結果と考察

この章では、今回開発したサイクルばねを用いた懸架系の共振周波数を求めるために行った実験結果と その考察について述べる。

5.1 光てことQPD







YawやPitchの運動を観察したいとき、光てこの原理を利用してQPD(4分割フォトディテクタ)で測定 することが多い。図5.1、図5.2はそれぞれ光てこの原理、QPDの原理を表した図である。図5.1においてミ ラーがYawあるいはPitch方向に回転したとき、そのミラーによって反射した光の出射方向が変化する。こ の構造がてこの原理類似していることから、光てこと呼ばれる。図5.2で表されるQPDは、A,B,C,Dで表さ れる4つの部分がそれぞれフォトディテクタの役割をしており、(A+B) - (C+D)と(A+C) - (B+D) の2つの信号を出力する。このQPDを用いれば、YawやPitch方向の変位による光てこの変位を各部分に入 射する光の強度変化として出力することができ、YawやPitchの共振周波数を測定することができる。

5.2 QPDのキャリブレーション

共振周波数の測定に入る前に、QPD上での変位と出力電圧のキャリブレーションを行う。キャリブレー ションを行うことで、懸架系が実験の際どの程度変位しているかを見積もることができる。実験系の実際



図5.3 QPDキャリブレーションの実験系

の写真を図5.3で示す。QPD手前のミラーのねじで調整することでQPD上で変位を生じさせ、そのときの 出力電圧を測定する。今回用いた調整用のミラーマウントはThorlabs社のkm100であり、仕様書によると ねじを1回転させるとミラーは8mrad回転するようになっている。ミラーマウントを回転させる角度が ϕ 、 調整用ミラーとQPDとの距離がLのとき、QPD上での変位は2L sin ϕ とかける。今回はねじを0.1回転ずつ、 L = 25mmとして測定した。その結果を図5.14に示す。測定値の中央値まわりに重みをつけてフィッティ ングした結果が赤線である。フィッティング関数は

$$V = 5150.9x + 0.0025 \tag{5.2.1}$$

であった。つまり、QPDの出力電圧をQPD上の変位に変えたい場合は5150.9[V/m]という値を用いれば よい。また、この線形性が保たれる範囲は図5.4の通り、1V_{p-p}と分かる。そのため、QPDを用いた実験で は出力された波形がこの線形性が保たれる範囲にあることを確かめる必要がある。実際に本研究でQPDを 用いて行った実験は全てこの範囲内に収まっていたので問題はなかった。

5.3 QPDとSpectrum Analyzerを用いた共振周波数の測定

5.1節で説明したQPDの2つの出力をSpectrum Analyzer(以下、スペアナと表記する)で高速フーリエ変換(FFT)することでスペクトルを測定した。図5.5がこの実験系を模した図である。また、実験結果を図5.6 に示す。

この実験系においては、Longitudinal方向の共振周波数は図5.7の通りYaw方向の信号とカップリングして現れるはずである。このように、Yaw方向のスペクトルにはYawとLongitudinalが、Pitch方向にはPitch



図5.4 QPDキャリブレーションの結果



図5.5 QPDの2出力のスペクトルを測定する実験



図5.6 QPDの2出力のスペクトル



図5.7 Longutudinalの変位によるYaw方向とのカップリング



図5.8 タイムスケールで見た信号

のみが現れるはずであるが、図5.6の通り2つのスペクトルに大差がない。このことは、懸架系に支えられ たミラーがまっすぐ取り付けることができておらず、Pitch方向にもLongitudinalの変位がカップリングし てしまっていることが原因であると考えられる。また、理論値とされる1.4Hz付近は地面振動による雑音と 思しき雑音によって見えなくなっている。顕著なピークとしては11Hz付近のもの、数十Hz帯にあるもの、 数百 Hz帯にあるものであり、数百Hz帯にあるものはミラーマウント自体の共振周波数であると考えられ る。また、振り子の伝達関数を考えると10Hzのピークから周波数の2乗で下がっているはずだが、数十Hz のピークに隠れて見えていない。このように、この実験だけではどのピークがどの自由度の共振ピークの ものであるかがわからなかったため、また別の手法を用いた実験が必要となった。

5.4 QPDとオシロスコープを用いた共振周波数の測定

まず、前節の実験系のアライメントを崩さないまま、スペアナをオシロスコープに変えてタイムスケー ルで測定した。外部から何も力を加えないと直流成分しかみえないため、開発した懸架系のミラーマウン トを軽く叩きながら測定した。その結果が図5.8である。

この結果を見るに、yaw方向で顕著に現れていて、Pitch方向では少ししか見えていいない10Hz程度の 周波数がLongitudinalの共振周波数と推測できる。また、1Hz以下の周期振動も見えており、この振動が Longitudinalの振動である可能性がある。そこで、具体的なパラメータを決定するためにYaw方向のデー タをフィッティングした。そして、その結果が図5.9である。



図5.9 タイムスケールで見た信号(フィッティング結果)

フィッティング関数を説明するために振動子の運動方程式を考える。
$$m$$
を質量、 F を外力として
 $m\ddot{x} + \Gamma_m \dot{x} + k_m x = F(t)$ (5.4.1)

と書ける。ただし、 Γ_m は振動子の速度に比例して働く減衰項の比例定数、 k_m はばね定数である。ばね定数は振動子の共振角周波数 ω_m を用いて

$$k_m = m\omega_m^2 \tag{5.4.2}$$

と表される。また、散逸 γ_m を

$$\gamma_m \equiv \frac{\Gamma_m}{2m} \tag{5.4.3}$$

と定義すれば、Q値(Quality factor) Q_m が定義できる:

$$Q_m \equiv \frac{\omega_m}{2\gamma_m} \tag{5.4.4}$$

Q値は振動の状態を表す無次元量であり、Q値が高いほど振動の減衰具合が緩やかになるので振動が 安定していることを表す。今、ミラーマウントを一瞬軽く叩いて外力を加えたため、式(5.4.1)において $F(t) = F\delta(t)$ とできる。このとき式(5.4.1)の解は簡単に求められて

$$x(t) \propto \exp\left(-\frac{\omega_m t}{2Q_m}\right) \sin \omega_m t$$
 (5.4.5)

となる。図5.8のように複数の共振周波数がみられる場合、力によって励起された振動の平衡状態に至るま での変位は式(5.4.5)で表される解の線形和で書き下せる。そのためフィッティング関数は

$$x(t) = A_1 \exp\left(-\frac{\omega_1 t}{2Q_1}\right) \sin(\omega_1 t + \phi_1) + A_2 \exp\left(-\frac{\omega_2 t}{2Q_2}\right) \sin(\omega_2 t + \phi_2) + B$$
(5.4.6)

と設定できる。なお、 $A_1, A_2, \omega_1, \omega_2, Q_1, Q_2, \phi_1, \phi_2, B$ はフィッティングパラメータである。

式(5.4.6)でフィッティングした結果は表5.1のようになった。これら2つの周波数は図5.6における2股

A_1	0.057301	A_2	0.08551
f_1	12.39	f_2	11.32
Q_1	123.84	Q_2	53.623
ϕ_1	0.70815	ϕ_2	-2.2369
В	0.002006		

表5.1 フィッティング結果

に分かれた共振ピークにそれぞれ一致した。図5.8で見える1Hz以下の周期運動と10Hz程度の周期運動はそ れぞれ先の2つの周波数のビートである。この10Hz程度の周波数がLongitudinalの共振周波数だと断定で きれば、数十Hzの共振ピークがYawやPitchの共振周波数だと断定できる。また、10Hzのピークが2股に 分かれている理由について考える。ミラーを懸架系に取り付ける際に、懸架系でミラーを傷つけないよう に、かつ折れてミラーを懸架する力を失わないようにする必要がある。このような実用的な問題から表と 裏のサイクルばねがミラーとの接触具合がそれぞれ異なってしまい、このことが原因だと推測される。

しかし、以上の結果ではこの10Hz程度のピークがLongitudinalのものだとは断定できなかった。

5.5 Longitudinalの影響の分離

前節の実験ではLongitudinalの周波数が断定できなかったため、Longitudinalの影響を分離する実験を 行った。その実験系を図5.10に、実際の実験系の写真を図5.11で示す。図5.10で表されるように懸架系に2 回光が反射する(ダブルパス)ように理想的な実験系を組むとLongitudinalの影響は分離できるはずである。 というのも、懸架系がLongitudinal方向に変位しても光は入射したときと同じ道筋を辿るようになってい るからである。一方、YawやPitch方向に回転するとQPD上で光が入射する場所が変わってくる。このよう にして、QPDで取得される信号はYaw或いはPitchの影響のみに限られる。

外力を加えるために、今回もミラーマウントを一瞬軽く叩いて力を与えた。測定した結果は図5.12のようになった。また、前節と同様のフィッティング関数でフィッティングした結果を図5.13に示す。 図5.12 を見ると、Yaw方向とPitch方向は同じ周波数で振動していることが分かる。しかし、Longitudinalの共振 周波数と推測されていた10Hz程度の共振周波数が見えている。ここで、正確なパラメータを以下の表5.2に 示す。この結果は、前節におけるミラーマウントを軽く叩いた時に励起された振動の周波数と同じ結果に なった。この結果から以下の2つのことが考えられる。

1つ目は10Hz程度の振動はLongitudinal方向の共振周波数ではなく、Yaw方向やPitch方向の共振周波



図5.10 Longitudinal分離実験の実験系

図5.11 Longitudinal分離実験の実験系(写真)



図5.12 Longitudinal分離実験の結果



図5.13 Longitudinal実験の結果(フィッティング結果)

₹ 5:2 ノイノノイシノ相木				
A_1	-0.25863	A_2	-0.67602	
f_1	12.45	f_2	11.28	
Q_1	199.71	Q_2	60.146	
ϕ_1	-0.65462	ϕ_2	2.2322	
B	-0.016532			

表5.2 フィッティング結果

数であるということである。この場合、Longitudinalの共振周波数は10Hz以下になるので、図5.6では低周 波数帯の雑音に埋もれて見えなかったということになる。しかし、前節と今節の実験でミラーマウントに 力を与えた時の懸架系の様子を見るに、1Hz程度の振動はしていないように感じられた。

2つ目は、折り返しミラーのミスアライメントによってLongitudinalが完全に分離できなかったことで ある。以下で幾何的に考察する。折り返しミラーがミスアライメントされていて入反射する光の入射角と 反射角が $\phi/2$ となっているときを考える。また、懸架系から折り返しミラーまでの距離を L_1 、懸架系から2 %反射ミラーまでの距離を L_2 とする。 ϕ が十分小さいとすれば、懸架系におけるレーザー側から入射してき た光と折り返しミラー側から入射してきた光の反射点の差は $L_1\phi$ とできる。すると2%反射ミラーにおけ る同様の2つの光の透過点・反射点の差は $(L_1 + L_2)\phi$ と計算できる。このようにして計算していくと結果 的にQPD上でも受光点が変化し、Longitudinalの影響が分離できなくなってしまう。完全なアライメント を達成するのは非常に難しいため、この原因の方がもっともらしく思われる。

このように、この実験には不確かさが残っており、各自由度の共振周波数は未だに断定できておらず、さ らに別の手法での測定が必要となった。

また、式(5.2.1)の値を用いて、5.4節のミラーマウントに力を与えたときの懸架系の変位を見積もる。図 5.9で表される波形はLongitudinalの波形かYawの波形か断定できていないため、双方の場合について考え る。

まず、Longitudinalの波形であった場合を考える。Longitudinal方向の振幅がd、懸架系への入射角を θ としたとき、QPD上での変位は $2d\sin\theta$ で与えられる。5.3節の実験では懸架系への入射角は $\theta = 45^{\circ}$ であった。また、図5.7を見ると最大振幅は0.13[V]ほどである。以上から、Longitudinal方向の最大変位 d_{max} は

$$d_{max} = \frac{1}{\sqrt{2}} \times \frac{0.13}{5150.9} \sim 18[\mu \mathrm{m}]$$
(5.5.1)

と求められる。用いているレーザーの波長は1064[nm]であるから、もしこの振動がLongitudinal方向の振 動であるならば、17波長分変位していたことになる。

次に、Yawの場合についてQPDのキャリブレーションをしたときと同じ理論で考える。5.3節の実験では L = 20 cmであった。以上からYaw方向の最大回転角 ϕ_{max} は

$$\phi_{max} = \arcsin\left(\frac{1}{2 \times 0.4} \times \frac{0.13}{5150.9}\right) \sim 3.6[\text{mrad}]$$
(5.5.2)

$$= 0.21[^{\circ}]$$
 (5.5.3)

と求められる。

5.6 Michelson 干渉計のアナログ制御

QPDでの測定では完全にどの共振ピークがどの自由度のものなのかを断定することができなかった。そ こで、Michelson干渉計を組み、片腕のエンドミラーとして開発した懸架系とミラーを設置する。QPDで の測定では懸架系に吊るされたミラーで反射した光を直接観測していたが、その手法ではミスアライメン ト等が原因で複数の自由度がカップリングしてしまうという問題点があった。一方、Michelson干渉計を組 むことによって、YawやPitch方向の変位による測定値への影響は完全に除去され、Longitudinal方向の影 響のみを取り出すことができる。Longitudinal方向に変位が生じると、PDにおける干渉光の光度が変化す るため、その変化を測定することでLongitudinal方向の共振周波数がわかる。

懸架系に取り付けたミラーはしっかりと真っ直ぐになっていなかったため、折り返しミラーでレーザー を向きを調整する。両エンドからくる光がしっかり揃っていないとPDで干渉縞が生じてしまい、うまく測 定することができなくなってしまう。

また、Michelson干渉計をミッドフリンジに制御するための系を図5.14に示す。図5.14のように干渉光を2



図5.14 Michelson 干渉計のアナログ制御

つのポートから取り出す。PD2で取得される信号はPD1で取得される信号と位相がπずれた信号であり、 これらの信号の差をとることで干渉計のエラー信号(オフセットからのずれを2倍したもの)が得られる。こ のエラー信号をローパスフィルタに通して片腕のエンドミラーに取り付けられたアクチュエータ(ピエゾ) に返すことで、アクチュエータがついたミラーがエラー信号の通りに腕の長さを変化させてミッドフリン ジに制御することができる。このように制御されたMichelson干渉計を組んでエラー信号のスペクトルを見 ることで開発した懸架系のLongitudinal方向の共振周波数を測定することができる。

このようなアナログ制御を試みたが、結果として制御することができなかった。原因については次節で 考察する。

5.7 Michelson干渉系を用いた共振周波数の測定

前節のように、開発した懸架系を取り入れたMichelson干渉計をアナログ制御することはできなかった。 そこで、アナログ制御をしないままMichelson干渉計の干渉光信号を測定した。その実験系を図5.15に示す。 実際にPDで取得したデータは図5.16のようになった。ここで、干渉計の具合を示すコントラストCは



図5.15 制御されていないMichelson干渉計を用いた測定



図5.16 Michelson干渉計の干渉光





$$C \equiv \frac{I_{max} - I_{min}}{I_{max} + I_{min}}$$
(5.7.1)
$$= \frac{V_{max} - V_{min}}{V_{max} + V_{min}}$$
$$= \frac{1.36 - 0.35}{1.36 + 0.35} \sim 59\%$$
(5.7.2)

であった。添字のmax,minはそれぞれ上限値、下限値を表している。Iは光の強度である。図5.16におい て周波数に着目すると、200Hz程の振動の中に遅い振動が混ざっている。この周波数は、干渉計の腕の長さ を完全に同じにできなかったことによるレーザーの周波数雑音であると考えられる。次に、振幅について 着目すると、振幅も揺らいでいる。これはレーザーの強度雑音によるものだと考えられる。

この200Hz程度の振動がLongitudinal方向の振動によるものとは考えにくいので、次にPDからの信号を スペアナでFFTした。その結果を図5.17に示す。図5.17を見るに、制御していない状態でも共振周波数の ピークが見られた。まず、、顕著なピークとして11.75Hzが挙げられる。この周波数はLongitusdinal方向の 共振周波数として考えられていたものであった。この結果から、開発した懸架系のLongitudinal方向の共 振周波数は11 ~ 12Hzと考えて良さそうである。しかし、4.2節の図4.4のように共振周波数以下で周波数の 2 乗で下がるようなスペクトルは得られなかった。これは数十Hzの帯域に何らかの雑音があり、それに埋 もれて見えなくなっているからであると推測できる。まず雑音源として考えたのが風や音などの外部から



図5.18 シャドーセンサー法の原理

の励起である。そこで、実験室内のヘパフィルターや実験室外のエアコンの電源を落とし、風や音が出な い環境にして測定した。その結果が図5.17における紫色のスペクトルである。しかし、結果は先のものとあ まり変わらなかったため、風や音が原因では無いとわかった。そこで考えられる原因が地面振動による雑 音である。しかし、このMichelson干渉計をアナログ制御することができなかったために詳しい原因は明白 にはできない。

Michelson干渉計を制御できなかった原因としては開発した懸架系のLongitudinal方向の変位がピエゾの 可動域を超えたからである。図5.17の結果から、Longitudinal方向の共振周波数は11 ~ 12Hzであると考え られるが、一方で図5.16を見ると200Hz程の周波数が見えている。これは約5波長分の振幅内を11 ~ 12Hz の周波数で振動していることが原因であると考えられる。この5波長という長さがピエゾの可動域を超えて しまったがために、エラー信号にゲインをある程度与えても制御ができなかったわけである。

実際に、開発した懸架系が光ばね実験に搭載される場合は制御しなければならないため、搭載する際に はダンピングをしてLongitudinal方向の変位を抑える必要があることがわかった。

5.8 シャドーセンサー法による共振周波数の測定

10Hz程度の共振周波数がLongitudinalのものであることを確固たるものにするためにさらに他の手法で 測定した。Longitudinal方向の変位が大きいときに有効な共振周波数の測定方法にシャドーセンサー法と 言われるものがある。この実験原理を簡単に説明する。

懸架系にレーザー光を透過しないもの(本実験では紙)を取り付け、揺れていない状態でビームの半分が 紙によって遮られるように懸架系を置く。すると、懸架系が振動したとき取り付けられた紙も合わせて振 動し、紙によって遮られるビームの面積が変化する。その変化によるビームの強度変化を測定することに よって、懸架系の共振周波数を測定できる。

ここで紙の変位によるビームの強度変化について考える。ガウシアンビームは位置に関する光子の存在 確率がガウシアンで記述される。ガウシアンビームの強度を*I*とすると、図5.18のようにガウシアンビーム



図5.19 シャドーセンサー法の実験系

の中心から*x*だけ紙が変位したとき、ビームの強度変化Δ*I*は誤差関数*erf(x)*を用いて

$$\Delta I = erf(x)I \tag{5.8.1}$$

となる。ここで誤差関数erf(x)は以下のように定義される:

$$erf(x) = \frac{2}{\sqrt{\pi}} \int_0^x e^{-t^2} dt$$
 (5.8.2)

また、紙の変位xは時間の関数で式(5.4.5)のように表されるはずである。よって、シャドーセンサー法に よってPDから得られる信号V(t)は

$$V(t) \propto erf(x(t))$$

= $Aerf\left(B\exp\left(-\frac{\omega_m}{2Q_m}t\right)\sin\omega_mt\right)$ (5.8.3)

とかける。ただし、*A*,*B*は定数である。

実際の実験系を図5.19に示す。また、PDからの信号をスペアナでFFTした結果は図5.20のようになった。図5.20を見ると、Longitudinal方向の共振周波数と思しき11Hz程の共振周波数が二股に分かれて見られる。具体的な値はそれぞれ10.625Hz, 11.625Hzであった。また、20Hz台にある2つのピークは2次の共振であると考えられる。50Hzの小さいピークは電源による雑音で100Hzのピークはその倍波である。

PDからの信号をタイムスケールで見ると図5.21のようになった。また、この信号を式(5.8.3)をもとに以下の式でフィッティングした結果を図5.22に示す。

$$V(t) = Aerf\left(B\exp\left(-\frac{\omega_m}{2Q_m}t\right)\sin(\omega_m t + \phi)\right) + V_{offset}$$
(5.8.4)



図5.21 シャドーセンサー法の結果(タイムスケール)



図5.22 シャドーセンサー法の結果(フィッティング)

なお、 V_{offset} は信号の平均値(ビームが半分遮られたときの電圧)である。フィッティングによって得られた各パラメータは表5.3のようになった。この結果から、懸架系の共振周波数 f_m は $f_m = 10.57$ Hzと求まり、

A	1280.8	B	3.5269×10^{-5}
f_m	10.57	Q_m	56.019
Voffset	0.047763	ϕ	1.6927

表5.3 フィッティング結果

FFTした結果と大差ない結果が得られた。

第6章

結論および今後の課題

前章の結果を以下の表6.1にまとめる。なお、表中の○は対応する実験手法で観測されるはずの自由度で あることを表し、×は対応する実験手法で観測されない自由度であるということを表している。この表6.1

	Longitudinal	Yaw	Pitch	観測された周波数
QPD(シングルパス)	0	0	0	11.32Hz,12.39Hz,数十Hz
QPD(ダブルパス)	×	0	0	11.28Hz,12.45Hz
Michelson干渉計	0	×	×	11.75Hz
シャドーセンサー法	0	×	×	10.57Hz

表6.1 実験手法に対応する自由度と測定結果

の結果からLongitudinal方向の共振周波数は11.6±0.43Hzと求められた。しかし、YawとPitchの共振周波 数は数十Hzであることは推測できるが、明確な値を特定することはできなかった。

また、とりわけ重要な役割を持つLongitudinal方向の共振周波数は理論値である1.4Hzの10倍という結果 となった。原因として考えられるのは用いたOHPシートのヤング率Eの見積りが間違っていたことである。 OHPシートの素材であるポリエステルのヤング率の代表的な値がないために、そこから理論と実験値の誤 差が生じたと考えられる。しかし、共振周波数が10倍になるためにはヤング率が100倍ほどでないといけな いために、もしこの見積り間違いが本当だとしたら重大なミスである。本研究の後に、加速度計を用いた OHPシートのヤング率補正を行う予定である。しかし、Longitudinal方向の共振周波数が上記の結果の通 りなので、光ばね実験に搭載できる可能性はある。

しかし、YawとPitchの明白な共振周波数の特定は出来ていないので、今後ダブルパスの実験を再度見直 したり、また他の手法を用いて特定に励む予定である。 また、開発した懸架系を搭載したMichelson干渉 計をアナログ制御することができなかった。これはピエゾの可動域を超えるほど懸架系がLongitudinal方 向に振動していたことが原因であると考えられる。光ばね実験に搭載する際には、制御しないといけない ためダンピングする必要がある。懸架系の後部に薄い銅箔を接着し、その後ろに磁石を置くことによりダ ンピングできる。しかし、取り付ける銅箔の質量によって懸架系の共振周波数は変わってしまうので、な るべく薄い銅箔を使用する必要がある。この実験も、本研究の後に行う予定である。

謝辞

様々な方のご協力なしでは本論文を書くことはできなかったと心の底から感じています。この場を借り て感謝の気持ちを書き連ねたいと思います。

指導教員である宗宮先生には、私が宗宮研究室に所属してから1年間面倒を見ていただきました。物理 そのものに疎かった私に重力波検出に関する知識や物理の面白さ・醍醐味をご教授いただきました。また、 忙しいにも関わらず私の実験の質問に丁寧に答えてくださったり、興味深い論文を見つけてくださりまし た。先生のおかげでこの1年間で私は成長できたと感じております。

研究室の方々への感謝も欠かすことはできません。

藤本先生にはゼミの際に高度かつ興味深い質問を投げかけていただいて、多角的な考え方を身につける ことができました。 修士2年の熱田さんにはゼミや発表練習の度に的確な指摘をいただきました。また、 研究室の雰囲気を和やかにしていただいたおかげで、気持ちのいい研究生活をこの1年間で送ることがで きました。

修士2年の片岡さんには理論や実験面で本当にお世話になりました。特に実験に関する知識、技術、考 え方を分かりやすくご教授いただいて、光学実験に対する興味もより深めることができました。本論文提 出直前に行き詰まっていた実験に対しても、解決策や他の手法を提示していただいたおかげで次のステッ プへ進むことができました。その他にも、研究に対する熱心な姿勢は見習わなければならないと改めて実 感しました。

修士1年の粕谷さんには実験面でお世話になりました。研究室に入りたてのときに一緒にビームプロ ファイリングの実験をしたのが印象的です。粕谷さんの「ものつくり」に対する姿勢は圧巻です。

修士1年の柳沼さんにはゼミの度に理論面での指摘をいただきました。理論を研究しているからこそ考 えつくような質問のおかげで、自分の研究に対して視野を広げて考えることができました。また、世間話 に花を咲かせたり楽しかったです。

学士4年の下井くんとはたくさん話ができたと思います。1年前に同じスタートラインに立って、一緒 に重力波検出器の勉強をして、いい意味でお互い切磋琢磨出来ていたと思います。卒論執筆の際に、制御 に関する私の質問に答えてくれて非常にためになりました。また、私のくだらない話にも優しく耳を傾け てくれて感謝しています。

本研究における懸架系の開発の際には西オーストラリア大学のJohn Winterflood氏になりました。同氏 の考案した懸架系は力学的に非常に興味深いデザインでした。また、開発した懸架系に関する質問に丁寧 に答えてくださり、心の底から感謝しております。

東京大学宇宙線研究所の川村先生には基礎レクチャーの際にお世話になりました。干渉計や制御に関す る基礎的な知識を身に付けることができました。

そして何よりも感謝しているのが両親です。私がこの大学に通えて、したい勉強ができているのは全て 両親のおかげです。

ここに書ききれなかった方々にも感謝しております。ご協力いただいた皆様、ありがとうございました。

参考文献

- [1] 三尾典克."相対性理論 基礎から実験的検証まで"サイエンス社(2007)
- [2] 安東正樹. "Fabry-Perot 型レーザー干渉計重力波の制御"(修士論文)
- [3] 中村卓史, 三尾典克, 大橋正健 "重力波をとらえる 存在の証明から検出へ" (1998)
- [4] 矢野和城. "神岡における環境雑音の測定および非線形光学素子を用いた信号増幅"(学士論文)
- [5] WARREN C. YOUNG, RICHARD G. BUDYNAS "Roark's Formulas for Stress and Strain"