修士論文

インタラクティブ流体シミュレーション

指導教員 富田 眞治 教授

京都大学大学院情報学研究科修士課程通信情報システム専攻

小松原 誠

平成18年2月3日

インタラクティブ流体シミュレーション

目次

第1章	はじめに	3	
第2章	研究の背景		
2.1	手術シミュレータ		
2.2	流体運動の数値シミュレーション	5	
	2.2.1 格子ボルツマン法	6	
2.3	GPU を用いた汎用数値計算	8	
	2.3.1 GPU の基本アーキテクチャ	9	
	2.3.2 GPU を用いた数値計算手法	10	
	2.3.3 誤差の問題	12	
第3章	格子ボルツマン法の GPU 実装	13	
3.1	計算モデル	13	
	3.1.1 格子と粒子速度モデル	13	
	3.1.2 境界条件	14	
	3.1.3 誤差の低減	15	
3.2	計算条件	16	
3.3	実装	16	
3.4	評価	18	
	3.4.1 実装環境	18	
	3.4.2 計算結果	19	
3.5	本章のまとめ	19	
第4章	インタラクティブシミュレーション	22	
4.1	計算手法	22	
	4.1.1 固体境界の移動	22	
	4.1.2 固体にかかる力の計算	23	
4.2	触覚デバイスの利用........................	24	
4.3	実装	24	
	4.3.1 円柱の移動	24	
	4.3.2 GPU での計算の流れ	25	

	4.3.3 力の計算	27
4.4	力覚の提示に伴う問題	27
4.5	本章のまとめ	29
第5章	3次元シミュレーション	30
5.1	計算モデル	30
5.2	実装	31
	5.2.1 データの割り当て	31
	5.2.2 計算の流れ	32
5.3	問題サイズの限界	34
5.4	本章のまとめ	35
第6章	並列化	36
6.1	処理の分割	36
6.2	計算条件および実装環境....................	36
6.3	実装	37
6.4	評価	39
6.5	本章のまとめ	41
第7章	おわりに	42
	謝辞	43
	参考文献	44
	付録	

インタラクティブ流体シミュレーション

小松原 誠

内容梗概

近年の計算機性能の急速な向上に伴い,インタラクティブな実時間シミュレー ションへの期待が高まっている.ここでは,オペレータによるシミュレーショ ン対象へのインタラクティブな操作に対応して実時間でシミュレーションを行 うとともに,即刻その結果を視覚その他の手段により提示することが求められ る.流体シミュレーションは,工学,医学等の分野で重要視されており,研究 が進められているが,計算量が多く,オペレータによる操作に動的に対応する ことが難しいため,流体シミュレーションをインタラクティブに実行しようと する試みはほとんど例がない.インタラクティブな流体シミュレーションを実 現するためには,オペレータの操作に動的に対応できる数値計算モデルを使用 する必要があり,実時間での計算結果の提示のためには計算の高速化が必要で ある.

本稿では,数値計算力学の新しい手法として注目され始めている格子ボルツ マン法による流体シミュレーションをグラフィクスプロセッサユニット(GPU) 上に実装することで,これらの課題を解決できることを示した.

まず,格子ボルツマン法の計算を GPU のテクスチャマッピングの機能を利 用することで効果的に GPU 上に実装できることを示し,GPU を用いることに よって CPU による計算よりもはるかに高速な計算を実現できることを確認し た.さらに,触覚デバイスを用いて流体シミュレーションに操作を加え,結果を 視覚及び力覚としてオペレータに提示するシステムを実装したことにより,イ ンタラクティブシミュレーションの適用範囲を広げ,オペレータがより現実に 近い仮想現実を体験できるシステム開発の可能性を示した.また,並列計算を 適用する手法を示し,実装報告を行うことで,大規模なインタラクティブシミュ レーションシステムに流体計算を組み込める可能性を示唆した.

Interactive Fluid Simulation

Makoto KOMATSUBARA

Abstract

Recently, interactive simulation is coming to be done in the various fields, caused by the rapid improvement of the computer performance. This system needs to perform a simulation in realtime corresponding to the interactive operation by the operator and to show the result at once by means of vision and others needs. Fluid simulation is regarded as important in many fields such as engineering or medicine, nevertheless fluid simulation is rarely applied for interactive simulation, because of its high computational cost and difficulty of coping with interactive operation. To be applied for fluid simulation to interactive simulation, it is necessary to use suitable numerical model and to accelerate computing.

This paper shows that the lattice Boltzmann method and using the graphics processing unit (GPU) make it possible to solve this problem.

To begin with, this paper shows a technique of implementation of fluid simulation by lattice Boltzmann method onto GPU by using a function of texture mapping. The experimental results based on the current implementation show that the GPU outperforms the CPU. Implementation of interactive fluid simulation by using GPU and a device for the sense of touch shows possibility of effective interaction between a simulation and an operator. We also examine a technique of parallel computation connected with this research for the realization of large-scale interactive simulation.

第1章 はじめに

近年の計算機性能の急速な向上に伴い,インタラクティブな実時間数値シミュ レーション[1]への期待が高まっている.中でも実時間内での数値シミュレー ションは,大規模な3次元データを必要とする医療などの分野において高度な 技術が要求されている分野である.このような中,次世代のシミュレーション技 術として,従来の実験の代替手段となりえる「仮想実験型/仮想体験型のシミュ レーション環境」の構築が望まれている.ここでは,オペレータによるシミュ レーション対象へのインタラクティブな操作に対応して実時間でシミュレーショ ンを行うとともに,即刻その結果を視覚その他の手段により提示することが求 められる.

我々の身の回りには水や空気をはじめとした流体が多く存在し,特に工学や 医学等の分野で流体の振舞いを知ることは重要な課題となっている.流体の振 舞いに関しては,ごく単純な場合を除き,解析的に解を求めることは不可能で あるため,計算機を用いた数値シミュレーションが利用される.しかし,流体シ ミュレーションをインタラクティブに実行しようとする試みは,ほとんど例が ない.この要因として,流体計算は計算量が多く,実時間での実行が困難であ ることが挙げられる.また,格子の生成などにおいて,境界形状などに応じた 問題の定式化が困難であり,オペレータの動的な操作に対応することが難しい.

インタラクティブな流体シミュレーションを実現するためには,オペレータ の操作に動的に対応しうる数値計算モデルを使用することが必要となる.格子 ボルツマン法 (Lattice Boltzmann Method)[2][3][4] は,数値流体力学の比較的新 しい手法であり,局所的で単純な規則に従って計算が進む手法であることから, インタラクティブな操作に対応することが比較的容易であると考えられる.

また,実時間で計算結果を提示するためには,計算を高速化する必要がある. 近年,汎用グラフィクスカードに搭載されるグラフィクスプロセッサユニット (Graphics Processing Unit, GPU)の性能は著しく向上しており,浮動小数点演 算を正式にサポートするとともに,従来固定であったグラフィクス演算処理フ ローのプログラム制御までも可能となっている[5][6].このため,GPUの本来 の用途であるグラフィクス用途にとどまらず,GPUを汎用の数値計算にも応用 しようとする試みが始められている[7].

本研究では,計算モデルとして格子ボルツマン法を用い,計算を GPU 上に

実装することによって計算の高速化を図ることで,インタラクティブな流体シ ミュレーションの実現を目指した.第2章では,研究の背景として,現状の課題 を概観し,本研究で採用した格子ボルツマン法について説明する.また,GPU を汎用数値計算に応用するための一般的な手法について説明する.第3章では, 格子ボルツマン法による流体シミュレーションをGPU上に実装する手法を説 明するとともに,目的の実現のためのGPUの有用性を確認する.第4章で触 覚デバイスを用いたインタラクティブ流体シミュレーションの実装報告を行い, 第5章ではインタラクティブ流体シミュレーションを3次元に適用した実装報 告を行い,第6章ではさらに大規模なシミュレーションへの適用を目指して並 列化の検討を行う.

第2章 研究の背景

本章では,インタラクティブシミュレーションが抱える可能性と課題について 紹介し,本研究で採用した格子ボルツマン法の計算手法について説明する.ま た,インタラクティブシミュレーションにおいては計算結果を実時間で提示す るための高速計算が必要である.本研究では,近年目覚しく性能が向上してい る GPU を用いることによって計算の高速化を目指したが,GPU を数値計算に 応用する一般的な手法を紹介する.

2.1 手術シミュレータ

インタラクティブシミュレーションの適用例として,医療分野における手術 シミュレータ[8]について紹介する.医療の高度化,多様化が進む中,新たな教 育法の確立が求められている.このような中,現実の手術を模擬した仮想環境 を用いて手術に必要な知識や技術の習得を効率的かつ安全に行う目的で手術シ ミュレータの実現に向けた研究が進められている.

人体は体重に対して約92%の体液などの流体で占められており,中でも血液 の流れについては,日本での三大死因である心疾患や脳血管障害を引き起こす 要因となりうることから,長年研究が進められてきた.近年では,このような 人体における流体現象に数値シミュレーションを取り入れる研究が進められて いる[9].

インタラクティブな手術シミュレータに流体シミュレーションを取り入れる ことができれば,シミュレータによってより現実に近い仮想体験が得られ,教 育目的にとどまらず,困難な技術や新しい技術を伴う手術におけるリハーサル が可能となり,術前計画にも役立たせることができる.しかし,流体シミュレー ションをインタラクティブに実行することは現状では困難であるとされている.

2.2 流体運動の数値シミュレーション

一般に流体の運動は,質量,運動量,エネルギーの保存に関するニュートン力 学の基本法則に基づいた,Navier-Stokes方程式によって定式化される.Navier-Stokes方程式は一般に非線形の偏微分方程式となり,一方向の流れ,あるいは 環状の流れなど方程式が線形になるものを除いて,厳密解はほとんど知られて いない.したがって,差分法,有限要素法,境界要素法などの手法によって, Navier-Stokes 方程式を単純化した数理モデルを解くことになる.モデル化の過程で物体周りの空間を格子によって離散化するが,境界形状が複雑になれば,適切な格子の生成は非常に困難である.非構造格子(三次元では通常4面体セルの集合を用いる)を使うことで精度や速度が犠牲になるが,格子生成の自由度が高まり,ある程度格子の自動生成は可能になる.しかし,本研究で扱うインタラクティブシミュレーションでは,シミュレーション実行中のオペレータによる操作により,境界位置を動的に変更できることを前提としている.非構造格子を用いたとしても,時間刻み毎に境界位置の変化に応じた格子の再生成が必要となり,実行速度が大きく低下する.

このような Navier-Stokes 方程式を近似によって解く従来のアプローチに対し て,比較的新しい手法である格子ボルツマン法が注目されつつある.格子ボル ツマン法では,流体の振舞いを局所的で単純な規則による仮想粒子の運動とし て捉えることで,Navier-Stokes 方程式を解いた場合と同等な結果を得ることが できる.そのため,巨視的視点からの格子生成を含めた定式化が困難である場 合にも適用できる可能性がある.

2.2.1 格子ボルツマン法

格子ボルツマン法においては,原則として空間は規則的な格子によって一様 に離散化される¹⁾.時間についても離散化し,時間刻み Δt ずつ時間が進む.流体を,格子上に存在する仮想粒子の集合と捉える.粒子は格子点に存在し,衝突と呼ばれる過程によって一部の粒子は速度の方向を変え, Δt の間に静止,あるいは別の格子点へ移動する(これを並進と呼ぶ).粒子は個別に捉えるのではなく,時刻t,位置ベクトルrの格子点上において粒子速度ベクトル e_i を持つ粒子数密度分布を,実数値を持つ分布関数 $f_i(r,t)$ で表す.一連の粒子運動は,

$$f_i(r + e_i\Delta t, t + \Delta t) = f_i(r, t) + \Omega_i(f(r, t))$$
(1)

と表され,これを格子ボルツマン方程式と呼ぶ.式(1)の左辺は,衝突終了後に粒子が $e_i\Delta t$ 離れた近接の格子点に移動する並進過程を表している. $\Omega_i = \Omega_i(f(r,t))$ は,衝突による粒子分布の変化を表す衝突演算子である. Ω_i は,局所的な分布関数にのみ依存している.

格子点における密度 ρ と運動量 ρu は, 粒子速度モーメントとして分布関数 f_i

¹⁾ 最近では不規則格子への適用も研究されている[10].

を用いて次のように定義される.

$$\rho = \sum_{i} f_i, \qquad \rho u = \sum_{i} f_i e_i \tag{2}$$

ここで *u* は,格子点における巨視的流速である.これら巨視的変数は,式(1)による衝突・並進過程の後,毎回算出される.

 Ω_i は,それぞれの格子点において,質量と運動量を保存するように決定されなければならない.すなわち,

$$\sum_{i} \Omega_i = 0, \qquad \sum_{i} \Omega_i e_i = 0 \tag{3}$$

Ω_iに関して,さまざまなモデルが提案されているが,単一緩和時間近似を用いた格子 BGK モデルと呼ばれるモデルが広く使用されている.このモデルでは,格子ボルツマン方程式は単一時間緩和係数 τ を用いて,

$$f_i(r + e_i \Delta t, t + \Delta t) = f_i(r, t) - \frac{f_i(r, t) - f_i^{eq}(r, t)}{\tau}$$
(4)

と表される.動粘性係数 ν は τ と音速 $^{1)}c_{s}$ を用いて,

$$\nu = \left(\tau - \frac{1}{2}\right)c_s\Delta t \tag{5}$$

と与えられる . $\nu > 0$ であることから , $\tau > 1/2$ でなければならない . 格子ボル ツマン法では完全な非粘性の流体を扱うことはできず , τ が 1/2 に近づくと , 数 値安定性が失われる . f_i^{eq} は , 局所平衡分布関数と呼ばれ , 次に示す Maxwell-Boltzmann 平衡分布関数から導くことができる .

$$g^{eq} = \frac{\rho}{(2\pi RT)^{\frac{D}{2}}} \exp\left[-\frac{(\xi - u)^2}{2RT}\right]$$
(6)

Dは空間の次元, ξ は粒子速度,Rは気体定数,Tは温度である.巨視的流体 変数は,分布関数gの速度モーメントによって与えられる.すなわち,

$$\rho = \int gd\xi, \qquad \rho u = \int \xi gd\xi \tag{7}$$

ここで流速 u の大きさが c_s に比べて十分に小さい (すなわち Mach 数が十分小 さい) と仮定し,式 (6) を $O(u^2)$ まで展開すると,

$$g^{eq} = \frac{\rho}{(2\pi RT)^{\frac{D}{2}}} \exp\left(-\frac{\xi^2}{2RT}\right) \left[1 + \frac{\xi \cdot u}{RT} + \frac{(\xi \cdot u)^2}{2(RT)^2} - \frac{u^2}{2RT}\right]$$
(8)

1) ここでの音速とは密度変動の伝播速度であり,熱力学的な変数としての音速とは異なる.

音速を $c_s = c/\sqrt{3}$ として与え,粒子速度を e_i に限定することによって離散化すれば,式 (8)は,

$$f_i^{eq} = w_i \rho \left[1 + \frac{3(e_i \cdot u)}{c^2} + \frac{9(e_i \cdot u)^2}{2c^4} - \frac{3u^2}{2c^2} \right]$$
(9)

と書き換えられる.ただし, wi は重み関数であり, 粒子の速さによって決まる.

$$w_i = \frac{1}{(2\pi c^2/3)\frac{D}{2}} \exp\left(-\frac{3e_i^2}{2c^2}\right)$$
(10)

 e_i , w_i は, Navier-Stokes 方程式に適合するように定められる.ここで用いた $||u|| << c_s$ の仮定は,インタラクティブシミュレーションを実現する上での制限として注意しなければならない.

格子ボルツマン法の計算手法は,便宜上,衝突,並進,巨視化の3つの過程の 繰り返しであると捉えることができる.このうち他の格子点との情報のやりと りは並進過程においてのみであり,残りの過程の計算は全て格子点内で行われ る.格子 BGK モデルにおいては,格子点内の他の速度方向を表す分布関数との 干渉すら考慮する必要がない.式(1)もしくは式(4)の左辺は並進を表すが, e_i の種類は極めて限られており,使用する速度分布モデルによるが,多くは $e_i\Delta t$ が隣接格子点までの距離のみを指す.このように,格子ボルツマン法は局所的 な計算手法であるため,複雑境界の形状に対しても対応が容易であり,並列計 算にも向いているといわれている.

2.3 GPUを用いた汎用数値計算

コンピュータゲームに代表されるエンターテインメント系アプリケーション からの需要に支えられ,GPUの性能は著しい向上を続けている.表1にグラ フィクスカードの主な諸元の例を示す.GeForceFX5900Ultraは,Prescottコ アのPentium4とほぼ同じトランジスタ数であり,ピクセル計算時の理論最大 性能はPentium4を上回るほどである.また,GeForce6では,チップサイズが Pentium4の2倍以上になるとともに,理論最大性能もGeForceFX5900Ultraの 約2倍弱に達している.このようなGPUの高い演算性能を,本来のグラフィク ス用途のみならず汎用数値計算に応用しようとする試みが始められている.本 節では,GPUの基本アーキテクチャと,汎用数値計算への応用手法を紹介する.

	GeForceFX	GeForce6
	5900Ultra	6800Ultra
Core Clock	450MHz	400MHz
Pipeline Unit	頂点 4/ピクセル 8 ¹⁾	頂点 6/ピクセル 16
頂点計算性能	338M vertex/sec	600M vertex/sec
ピクセル計算性能	3.6G pixel/sec	6.4G pixel/sec
Memory Clock	$425 \mathrm{MHz} \ \mathrm{DDR2}$	550MHz DDR3
Memory バンド幅	$27.2 \mathrm{GB/s}$	$35.2 \mathrm{GB/s}$
Memory bit 幅	256bit	
Memory 容量	256MB	
演算精度	IEEE 32bit 単精度浮動小数点	
API サポート	OpenGL1.4,DirectX9.0	
シェーダ VS2+/PS2+		VS3/PS3

表 1: グラフィクスカードの主な諸元の一例

¹⁾32bit float で計算する場合は4

2.3.1 GPUの基本アーキテクチャ

図1に,GPUにおける基本的なレンダリング処理の概念図を示す.GPUは, 頂点プロセッサとフラグメントプロセッサを持つ.CPUから描画のためのデー タが送られると,まず頂点プロセッサで頂点座標の幾何変換が行われ,物体が スクリーンに投影されたときの位置および形状が決定される.次に,投影物体 をラスタライズ処理により,スクリーンの個々のスキャンラインに対応するフ ラグメント(投影物体をスキャンラインで切ったときの断片)を計算する.フラ グメントに対してテクスチャの貼り付けやフィルタ処理,シェディング処理が フラグメントプロセッサによって行われた後,フレームバッファと呼ばれる,グ ラフィクスメモリ上のディスプレイに表示するための特定領域に格納される.

テクスチャとは物体の表面の質感を表現するために貼り付けるデータであり, 物体を表す図形オブジェクトにテクスチャを貼り付けることをテクスチャマッ ピングと呼ぶ[11].ポリゴンの各頂点がテクスチャ画像上のどの点に対応して いるのかをあらかじめ関数として持っており,ポリゴンを描画するときに,そ れを元にポリゴン上の一点一点がテクスチャ上のどの位置を参照しているのか



図 1: GPU のレンダリング処理の概念図

を求めて,その位置に対応している色でポリゴンにマッピングしていく.テク スチャデータとして1ピクセルあたり色および透明度を表す RGBA の4つの値 を持つことができ,フラグメントプロセッサでは,RGBA の4つの値を同時に 計算することができる.

近年の GPU では,両プロセッサのレンダリングパイプラインをプログラム により動的に制御することが可能となり,32bit 浮動小数点数を扱うことも可能 になった.また,Cg[12] に代表される GPU プログラミングのための高級言語 が提案されており,プログラム開発効率が改善されている.このような背景か ら,GPU で汎用数値計算を行う試みが始められている.

2.3.2 GPUを用いた数値計算手法

GPU での数値計算は,主にフラグメントプロセッサのテクスチャマッピング 機能を利用することで行われている.描画の際,フラグメントプロセッサは,テ クスチャデータをグラフィクスメモリから読み込むことができる.2次元配列を テクスチャとして与え,同じ大きさの長方形ポリゴンにマッピングすれば,2つ の2次元配列の要素毎の演算が可能になる.図2は,テクスチャマッピングを 用いた基本演算の例である. $N \times N$ の2次元配列 $X[N][N] \ge Y[N][N]$ に対し て,各要素毎の演算を行ってZ[N][N]を計算する例であり,フラグメントプロ セッサのパイプライン性能を最も発揮できる演算パターンである.前述のよう に,フラグメントプロセッサでは1ピクセルあたり RGBA に相当する4つの値 を同時に計算することができるため, $N \times (N/4)$ サイズのテクスチャに $N \times N$ の2次元配列を埋め込むことで,最大4倍の性能を得ることができる.



図2: テクスチャマッピングを用いた基本演算

通常,フラグメントプロセッサでの演算結果はフレームバッファへ出力され るが,フレームバッファは1ピクセルのRGBA それぞれにつき 8bit の情報しか 持つことができない.一方,フレームバッファとは別に,グラフィクスメモリ 内にピクセルバッファと呼ばれるオフスクリーンバッファを持つことができる [13].ピクセルバッファは1ピクセルのRGBA それぞれにつき 32bit の情報を 持つことができるため,フラグメントプロセッサの出力先としてピクセルバッ ファを選択することにより,計算の精度を保つことができる.ピクセルバッファ の内容は,テクスチャに上書きすることによって,テクスチャを更新すること ができる.これによって,描画内容として出力された計算結果の保持が可能と なり,反復計算が実現できる.

GPUのグラフィクスメモリから CPU ヘデータを転送することも可能である. ただし, CPU から GPU へのデータ転送では, AGP8x の場合, 2GB/s に近い 転送速度が得られるが, GPU から CPU へのデータ転送では,数 100MB/s 程度 の転送速度しか得られない.また, GPU のパイプラインを一旦フラッシュした 後でなければ GPU から CPU へのデータ転送が行えないという制約がある.し たがって, GPU の性能を十分に発揮するためには, GPU から CPU へのデータ 転送は極力抑える必要がある.

2.3.3 誤差の問題

前述のように,近年の GPU では 32bit 浮動小数点を扱うことができるが, Hillesland らの報告によれば,加算,減算,乗算,除算のいずれにおいても IEEE 標準に厳密には従っていない [14](表 2).特に除算における誤差が大きいことが わかる.さらに加算において特に顕著に見られる丸め方向の偏りは,繰り返し 演算による誤差の蓄積を顕著にする原因となることが予想できる.

表 2: NV30 での浮動小数点演算における最下位ビットの誤差

Addition	[-1.000, 0.000]
Subtraction	[-0.750, 0.750]
Multiplication	[-0.782, 0.625]
Division	[-1.199, 1.375]

IEEE 標準では, [-0.5, 0.5] となる

第3章 格子ボルツマン法のGPU実装

インタラクティブシミュレーションの実現のためには,入力に対する瞬時の 応答が求められるため,計算の高速化は必須である.本章では,インタラクティ ブシミュレーションへの取り組みの前段階として,格子ボルツマン法による流 体シミュレーションを GPU 上に実装することによって,計算の高速化を試みる [15].計算例として,流体シミュレーションにおいて一般に多く計算されている 2次元円柱周りの計算を行う.

3.1 計算モデル

3.1.1 格子と粒子速度モデル

2次元の格子 BGK モデルとして多く用いられている D2Q9 モデル [16] を用いる.このモデルにおいては,正方形格子で空間を分割し,粒子は静止を含む9 種類の速度を持つとする.粒子速度 e_i ($i = 0, 1, \dots, 8$)は,以下のように定義される (図 3).

$$e_{i} = \begin{cases} (0,0) & i = 0\\ c (\cos [(i-1)\pi/2], \sin [(i-1)\pi/2]) & i = 1 \sim 4\\ \sqrt{2}c (\cos [(2i-9)\pi/4], \sin [(2i-9)\pi/4]) & i = 5 \sim 8 \end{cases}$$
(11)



図 3: D2Q9 モデルにおける仮想粒子の速度ベクトル e_i

重み関数 w_iは,以下のように決められる.

$$w_i = \begin{cases} 4/9 & i = 0\\ 1/9 & i = 1 \sim 4\\ 1/36 & i = 5 \sim 8 \end{cases}$$
(12)

格子ボルツマン法における衝突,並進,巨視化の一連の過程を1タイムステップと呼ぶことにする. *K* タイムステップ時の時刻は $t = K\Delta t$ となる.

3.1.2 境界条件

固体壁における境界条件

固体壁における境界条件には,bounce-back境界条件[17]を採用した.bounceback境界条件では,壁面に向かう粒子は,固体壁に衝突することにより180°向 きを変えるものとする.全ての速度成分について同様の処理を行うと,壁面上 での運動量が0になる.すなわち,壁面における粘着条件を表している.本実装 においては取り扱う固体壁は円柱であるが,格子に沿った形状に近似した.円 柱内部の格子点を固体格子点,円柱外部の格子点を流体格子点とし,壁面は,流 体格子点に隣接する固体格子点を結ぶ格子上に存在するものとみなした(図4).



図4: 固体壁形状の近似

流入,流出境界

3.1.1のモデルに従って空間を離散化し, $c\Delta t = 1$ とすれば,格子点の座標 は整数m,nで表すことができる.左下を(0,0)とし,座標(m,n)の格子点を R(m,n)で表すことにする. $m_{min}(=0) \le m \le m_{max}$, $n_{min} \le n \le n_{max}$ であるとき, $R(m_{min},n)$ を流入境界とし, $R(m_{max},n)$ を流出境界とする.

本実装では一様流入を想定している.すなわち,全格子点において初期値として与える流速ベクトル u_0 ,密度 ρ_0 を用いて導出した局所平衡分布関数 f_i^{eq} を用いて, $R(m_{min}, n)$ での分布関数を $f_i(m_{min}, n) = f_i^{eq}$ に固定する.

流出境界は自由流出を想定している. $R(m_{max}, n)$ での分布関数を $f_i(m_{max}, n) = f_i(m_{max} - 1, n)$ とすることで流速の勾配を0にし,自由流出を表現する.

 $R(m, n_{min})$, $R(m, n_{max})$ 間は周期境界とみなす. $f_i(m, n_{min})$, $f_i(m, n_{max})$ を それぞれ適宜 $f_i(m, n_{max} + 1)$, $f_i(m, n_{min} - 1)$ とみなすことで,並進を行う. 3.1.3 誤差の低減

格子ボルツマン法は,粒子の存在を分布関数として実数で表し,時刻tでの計 算結果は,時刻 $t - \Delta t$ での計算結果に依存する手法であるため,計算機上に実 装する場合,時間発展とともに誤差が蓄積する問題が生じる.格子ボルツマン 法に限らず,一般に精度が求められる数値計算では倍精度が使われるが,GPU では単精度までしか扱えない.しかも,GPUでの浮動小数点演算は,必ずしも IEEE標準に合致しないという報告もある[14].

式 (9) によって局所平衡分布関数 f^{eq} を求める際,4 個の項を足し合わせる作業が必要である.第1項の1に,それぞれu/c, $(u/c)^2$, $(u/c)^2$ に比例する項を足し合わせている.Mach 数が小さい場合,たとえば $u/c \simeq 10^{-3}$ であれば,5,6 桁の情報落ちが生じることになり,有効桁数が高々8 桁程度である単精度での計算においては,深刻な問題である.

Skordos は,算術的な式変形によって誤差を低減する手法を提案している[18]. この手法では,密度ρはほとんど一定値,すなわち初期値ρ₀に近いことに着目 し,式 (2)(9)の代わりとして次の式 (13)(14)を用いる.

$$\rho = \sum_{i} f_i + \rho_0 \tag{13}$$

$$f_i^{eq} = w_i \left[(\rho - \rho_0) + \rho \left\{ \frac{3(e_i \cdot u)}{c^2} + \frac{9(e_i \cdot u)^2}{2c^4} - \frac{3u^2}{2c^2} \right\} \right]$$
(14)

本研究においてもこの手法を用いることとする.

3.2 計算条件

2次元円柱周りの流れの計算を行う.格子数は 256×128 とし,円柱の中心座標 (63,64),直径を16とする.初期条件として,全格子点に流速 $u = u_0 = (0.01c, 0)$, 密度 $\rho = \rho_0 = 1$ を与える.100000タイムステップの計算を行い,1タイムス テップ毎に流速uの大きさを色として表示する.

3.3 実装

計算は,GPU上で行う.まず,計算で用いるデータの初期値をCPUで作成し, 32bit 浮動小数点テクスチャとして,GPUに転送する.テクスチャの各ピクセル と各格子点を対応させる.すなわち,使用するテクスチャのサイズは256×128 とし,格子座標とテクスチャ座標を一致させる.各格子点が保持する必要があ るデータは,9個の分布関数 f_i ($i = 0 \sim 8$),流速のx成分 u_x ,y成分 u_y ,密度 ρ の計12個である.前述のように,テクスチャには1ピクセルにつき RGBA の 4個のデータを保持することができるため,テクスチャは3枚必要になる.本実 装では,固体境界位置情報を保持するためのテクスチャを1枚加え,計4枚の テクスチャを用いた.これらを tex1 ~ tex4 と呼ぶことにする. f_i の初期値は, $u = u_0$, $\rho = \rho_0$ によって導出された局所平衡分布関数 f_i^{eq} を用いて, $f_i = f_i^{eq}$ と して与える. f_i ($i = 1 \sim 4$)は tex1, f_i ($i = 5 \sim 8$)は tex2, f_0 は tex3 の RGBA 4 チャネルのうちの1つ,たとえば Bに格納する. u_x , u_y , ρ_0 は tex3 の R,G, A に格納する.tex4 ではたとえば流体格子点を0,固体格子点を1とし,RGBA の内の1チャネルに格納する.tex4 の残りの3チャネルは使用しない.

GPU では,テクスチャマッピングの機能を利用し,計算を行う.すなわち, 描画の過程でフラグメントプロセッサへの入力としてテクスチャを利用する.フ ラグメントプロセッサのパイプライン処理を Cg によるフラグメントプログラ ムで制御することで計算を行う.格子ボルツマン法の1タイムステップにつき, 6 回の描画を行う.これらの描画はそれぞれ別のフラグメントプログラムによっ て制御する.Cg によるこれら 6 つのフラグメントプログラムを,描画順に従っ て $fp1 \sim fp6$ と呼ぶことにする. $fp1 \sim fp5$ の描画対象はピクセルバッファとし, fp6の描画対象はフレームバッファとする.フラグメントプログラムによる計算 処理を具体的に説明する.

16

fp1

fp1 では,流体格子点での f_i $(i = 1 \sim 4)$ の衝突を行う.前タイムステップの $f_i(i = 1 \sim 4)$ を得るため,tex1を参照する.衝突に先立って,式(9)によって局所平衡分布関数 $f_i^{eq}(i = 1 \sim 4)$ を求める必要がある.この際,tex3のu, ρ の情報が必要となる.衝突過程は式(4)の右辺に相当する.この右辺の計算結果を f'_i $(i = 1 \sim 4)$ とし,出力とする.固体格子点では,並進過程に先立って,壁面でのbounce-back条件の適用をここで行っておく.すなわち壁面では $f'_1 = f_3$, $f'_2 = f_4$, $f'_3 = f_1$, $f'_4 = f_2$ とする.便宜上,固体格子点に相当するピクセル全てでこの操作を行うが,実際に利用されるのは新しく流体格子点へ向かう f'_i のみである.流体格子点と固体格子点では別の計算を行うため,tex4を参照する.

フラグメントプログラム fp1 を図 5 に示す.フラグメントプログラムは全 てのフラグメントに適用される.fp1 では,フラグメント毎に異なるテク スチャ座標と,全てのフラグメントで共通の (uniform 指定子で判別でき る)tex1,tex3,tex4,TAU(τ),RHO(ρ_0)を入力としている.計算結果は ピクセルのカラー値として出力される.変数はRGBA に対応して最大4次 元ベクトルとして扱われる. $i = 1 \sim 4$ に対応する計算が4次元ベクトル演 算として1つの計算式で表現されているが,この表現が示すとおり,GPU では各ベクトル成分x,y,z,w は同時に計算される.また,各ベクトル 成分は,演算子(.)を用いてコストをかけずに再配置できる.

描画後のピクセルバッファの内容 (f'_i) は tex1 に上書きする.式 (4) からわ かるように,格子 BGK モデルでは,衝突計算において他の速度方向の分布 関数の干渉がないため,他の速度方向の分布関数の衝突計算のために tex1 の内容 (f_i) を残しておく必要がない.テクスチャへの上書きは流入境界を 考慮し,m = 0の流入境界を残し, $1 \le m \le 255$ の領域を tex1 の同一の領 域に上書きする.

 $\mathbf{fp2}$

fp2 では, f_i (i = 5 ~ 8) について流体格子点での衝突と, 固体格子点 での境界条件の適用を行う.使用するテクスチャは tex2, tex3, tex4 であ り, e_i , w_i が異なるほかは fp1 とほとんど同じである.描画後の計算結果 の f'_i (i = 5 ~ 8) が出力されたピクセルバッファの内容を, fp1 の場合と同 様に流入境界以外の領域について tex2 に上書きする.なお,本章で用いた fp2~fp6 については,付録にて添付する.

fp3

fp3では, f'_i $(i = 1 \sim 4)$ の並進を行う.これは,式(4)の左辺に相当する. e_i $(i = 1 \sim 4)$ に従って tex1の隣接するピクセルから独立に f'_i $(i = 1 \sim 4)$ に相当する RGBA の値を読み取り,出力とする.境界条件の適用は fp1 で済んでいるため,全てのピクセルで同様の並進を行えばよい.描画後,ピクセルバッファの内容を tex1 に上書きするが,流入境界と流出境界を考慮し,2度上書きする.1度目の上書きは流入条件を考慮し,これまで同様 $1 \le m \le 255$ の領域を tex1 の同一の領域に上書きする.2度目の上書きは流出条件を考慮し,m = 254の領域を tex1 のm = 255の領域に上書きする.

 $\mathbf{fp4}$

fp4 では, f'_i ($i = 5 \sim 8$)の並進を行う. e_i ($i = 5 \sim 8$) に従って tex2の隣 接するピクセルから独立に f'_i ($i = 5 \sim 8$)に相当する RGBA の値を読み取 り,出力とする. fp3の場合と同様に,流入境界と流出境界を考慮し,tex2 に2度上書きする.

fp5

fp5 では,残りの分布関数 f_0 の衝突と,式 (2) に従った巨視化の計算を行う. f_0 の衝突は,tex3の u_x , u_y , f_0 , ρ を用いて計算される.流速ベクトル成分 u_x , u_y と密度 ρ は,今衝突によって更新された f_0 と,tex1,tex2の f_i ($i = 1 \sim 8$)を用いて計算される.描画後,上書きによって tex3 を更新する.

fp6

fp6 では, tex3 に保持されている u_x , u_y から流速の大きさ ||u|| を求め, これを色相に対応させ, RGB に変換し, フレームバッファへ描画する.

3.4 評価

3.4.1 実装環境

CPUはPentium4 3.2GHz, OSはWindowsXP, GPUはGeForce6800Ultraを 用いた.プログラム言語はC, OpenGL, Cgを用いた.

3.4.2 計算結果

100000 タイムステップ後の計算結果を図 6 に示す.一般に知られるとおり,動 粘性係数が $3.2c \times 10^{-3}$ (代表長さを円柱の直径,代表速さを流入速度とすれば, レイノルズ数 Re = 50 に相当する)では上下対称の流れとなり(図 6A),動粘性 係数が $0.8c \times 10^{-3}(Re = 200)$, $0.2c \times 10^{-3}(Re = 800)$ では円柱の上下からカル マン渦が観察された(図 6B,C).動粘性係数を $0.2c \times 19^{-3}$ とし,同様の計算を CPU でも行い,比較を行った.CPU での計算結果を図 6D に示す.GPU と同 じく,単精度で計算を行ったが,これらの計算結果は完全には一致しなかった.

本実装では,固体の形状はtex4によって定義されている.すなわち,tex4を 変更するだけで,固体の形状を容易に変更することができる.これは,近傍の 格子点との相互作用によってのみ進められる格子ボルツマン法の計算の特徴で あり,インタラクティブシミュレーションの実現の可能性を示唆するものであ ると考えられる.2×2の角柱を千鳥格子上に配置した場合の計算結果を図6E に示す,

格子数を 512 × 256 にした場合とあわせて,10000 タイムステップの実行時間 を表 3.4.2 に示す. CPU で実行した場合に比べ,GPU を用いることにより,10 倍以上高速に実行することができた.

	実行時間 (sec/10000timestep)		
格子数	CPU 実行時間	GPU 実行時間	
256 × 128	203	17	
512 × 256	803	69	

表 3: 実行時間

3.5 本章のまとめ

流体計算の新しい手法である格子ボルツマン法による流体シミュレーション をGPU上に実装する手法を紹介し,GPUを用いることによって CPU のみでの 計算に比べ高速に実行できることを確認した.ただし,計算結果が両者で必ず しも一致しないことも確認した.次章以降では,GPU による計算を前提とし, インタラクティブな流体シミュレーションの実現を目指す.

```
//fp1
struct fpIN{
   float4 texCoord :TEX0;
};
struct fpOUT{
   float4 col :COLOR;
};
fpOUT main(
              fpIN IN,
              uniform samplerRECT tex1,
              uniform samplerRECT tex3,
              uniform samplerRECT tex4,
              uniform float TAU,
              uniform float RHO)
{
   fpOUT OUT;
   float4 u=f4texRECT(tex3,IN.texCoord.xy);
   float kabe=f4texRECT(tex4,IN.texCoord.xy).x;
   float4 f=f4texRECT(tex1,IN.texCoord.xy);
   float4 fe,fee;
   int4 e;
   float u2;
   if(kabe<0.5f){
      u2=u.x*u.x+u.y*u.y;
      e=int4(1,0,-1,0);
      fee=e*u.x+(e.yxwz)*u.y;
      fe=(u.w-RHO+u.w*(3.0f*fee+4.5f*fee*fee-1.5f*u2))/9.0f;
      OUT.col=f-(f-fe)/TAU;
   }
   else OUT.col.xyzw=f.zwxy;
   return OUT;
}
                    図 5: フラグメントプログラム fp1
```

```
20
```



A:動粘性係数 $3.2c \times 10^{-3}$ (Re50)





E:動粘性係数 $0.2c \times 10^{-3}$ 千鳥格子状配置



B:動粘性係数 $0.8c \times 10^{-3}$ (Re200)



C:動粘性係数 $0.2c \times 10^{-3}$ (Re800) D:動粘性係数 $0.2c \times 10^{-3}$ (Re800) CPUでの計算



図 6: 計算結果 (100000 timestep)

第4章 インタラクティブシミュレーション

第3章において,GPUによる計算によって高速な流体シミュレーションが実 現できたことにより,インタラクティブシミュレーションの実現が期待できる. 本章では,固体境界位置を変更する手法を紹介し,触覚デバイスを用いて固体 境界位置を動的に変更できるシミュレーションの実装報告を行う.

4.1 計算手法

インタラクティブシミュレーションの実現のために,境界条件に関連した新 しい計算手法を導入する.

4.1.1 固体境界の移動

第3章では,固体境界の形状を,格子に沿ったジグザグ状に近似し,単純な bounce-back条件を適用した.このような固体境界形状の近似であっても,直 線状の境界面の移動が境界面に沿った平行移動であれば対応できる[19].しか し,固体格子点から流体格子点,あるいは流体格子点から固体格子点への変更 が起こる場合には,仮に境界面の移動速度が小さい場合でも,格子点の変更の 瞬間,物理変数の急変が起こってしまう.

Bouzidiらは,流体-固体境界面が連続的な任意の位置をとることを認め,bounceback条件を修正することで,非合理な物理変数の急変を避けつつ境界面の移動 を可能にする手法を提案した [20].図7において,境界面の位置を D とし,A を固体格子点,B,C を流体格子点としたとき,q = |BD|/|BA|とする.



図 7: 格子点と固体境界の位置

iが流体格子点から固体格子点へ向かう向き,i'が固体格子点から流体格子点へ 向かう向きを表し,iの向きで,ir,時刻tでの分布関数を $f_i(r,t)$ と表す場合, 未知の分布関数は次式によって求める.

$$f_{i'}(B, t + \Delta t) = 2qf_i(B, t) + (1 - 2q)f_i(C, t) \qquad \left(q < \frac{1}{2}\right) \tag{15}$$

$$f_{i'}(B, t + \Delta t) = \frac{1}{2q} f_i(B, t) + \frac{(2q - 1)}{2q} f_{i'}(B, t) \qquad \left(q \ge \frac{1}{2}\right) \tag{16}$$

境界が移動する場合,式(15)(16)に次の項を付加する.

$$\delta f_{i'}^{(1)} = 2\alpha_i e_i v \qquad \left(q < \frac{1}{2}\right) \tag{17}$$

$$\delta f_{i'}^{(1)} = \frac{1}{q} \alpha_i e_i v \qquad \left(q \ge \frac{1}{2}\right) \tag{18}$$

ただし, v は境界の移動速度ベクトルであり, D2Q9 モデルにおいては,

$$\alpha_i = \left\{0, \frac{1}{3}, \frac{1}{3}, \frac{1}{3}, \frac{1}{3}, \frac{1}{12}, \frac{1}{12}, \frac{1}{12}, \frac{1}{12}, \frac{1}{12}\right\}$$
(19)

である.

境界の移動によって固体格子点が流体格子点に変更された場合,新たな流体 格子点では分布関数が定義されていない.本研究では,vと密度の初期値 ρ_0 に よって局所平衡分布関数を求め,これを新たな流体格子点での分布関数とする [21].

固定境界においては,通常の bounce-back 条件を適用するものとするが,こ れは式 (16) における q = 1/2 の場合に相当する.

4.1.2 固体にかかる力の計算

格子ボルツマン法において流体中の固体にかかる力を求めるため,圧力積分法と運動量交換法の2通りのアプローチが研究されている[22][23].圧力積分法は,Navier-Stokes方程式に基づいた解法においても広く使われてきた手法である.一方,運動量交換法は,格子ボルツマン法固有の手法であるが,信頼性が高く,実装が容易であるという長所を持つ.本研究においては運動量交換法を採用した.

壁面へ向かう分布関数 $f_R(t)$ で表現される粒子が壁面で跳ね返ることにより $f_L(t + \Delta t)$ で表現されるとすれば,運動量変化 ϕ は,

$$\phi = f_R(t) + f_L(t + \Delta t) \tag{20}$$

となり,これが固体へと渡される.固体にかかる力は,運動量変化全てについて $\phi_i e_i$ の総和をとることで求めることができる.

4.2 触覚デバイスの利用

オペレータによるシミュレーションへのインタラクティブな入出力を実現する ため, SensAble Technologies 社の PHANTOM Omni[24](図 8)を使用した.オ ペレータは,このデバイスのスタイラス部を移動させることによって,3次元 位置情報を入力できる.また,デバイスは,スタイラス部を通じてオペレータ に力覚を返すことができる.PHANTOM Omniの諸元を表4に示す.



⊠ 8: PHANTOM Omni

表 4: PHANTOM Omni 諸元

作業空間	$160\times120\times70~\mathrm{mm}$
位置分解能	450 dpi (0.055 mm)
最大摩擦力	0.26 N
最大提示反力	3.3 N
	X 軸: 1.26 N/mm
硬直性	Y 軸: 2.31 N/mm
	Z 軸: 1.02 N/mm
慣性	45 g 以下
インターフェース	IEEE-1394 FireWire port

4.3 実装

周囲を固体境界とし,初期状態では流体は静止しているものとする.この 流体中で PHANTOM によって直径 16 の円柱を移動させた場合の流体の流れ の計算を行う.流速の大きさを色として表示するとともに,円柱にかかる力を PHANTOM によってオペレータに返すことを目的とする.なお,本章と第5章 では,GPUはGeForce6800を用いた.

4.3.1 円柱の移動

実空間における r₀ mm と格子数 N のシミュレーション空間における格子単 位の座標 r との対応は,

$$r = N/200 \times r_0 \tag{21}$$

とした.円柱の中心座標*O*は,PHANTOMによって,1タイムステップ毎に与 えられる(2次元であるため, *z*座標は無視する).時刻*t*における円柱の中心座 標を O_t とすれば,時刻tにおける円柱の移動速度ベクトル v_t は,

$$v_t = (O_t - O_{t-\Delta t})c \tag{22}$$

となるが,流体の流れは円柱の移動に追随するため,オペレータによる自由な移動を認めた場合,局所平衡分布関数を導出する際の巨視的な流速の大きさが並進速度に比べて十分小さいとする前提が必ずしも守られない.本実装では, v_t の大きさを0.05cに制限する.すなわち, $||v_t|| > 0.05c$ となる場合, $v'_t = v_t$ とおき,次式により v_t と O_t を再定義する.

$$v_t = \frac{0.05cv'_t}{||v'_t||}$$
(23)

$$O_t = v_t/c + O_{t-\Delta t} \tag{24}$$

 $c = 1/\Delta t$ であり,オペレータの素早い操作に対応するためには,時間刻み Δt を小さくする必要がある.実時間シミュレーションとする前提であれば, Δt を 実時間に対応する値であるとみなさねばならず,オペレータの素早い操作に対 応するためには計算を高速に実行しなければならないことを意味する. 4.3.2 GPU での計算の流れ

計算は主に GPU で行う.まず1) 円柱面の位置を捉えるための計算を行い,続 いて2) 衝突3) 並進4) 巨視化の計算を行い,5) 表示する.描画回数は,それぞ れ1)2回,2)2回,3)2回,4)1回,5)1回であり,計8回の描画は,全て異なる フラグメントプログラムによる.1) から4) については,ピクセルバッファへの 描画後,その内容をテクスチャへ上書きすることによってテクスチャを更新す る.それぞれの過程について説明する.

1) 円柱面の位置

円柱に対して 4.1.1 節で紹介した境界条件を適用する場合, q の値が必要になる.この境界条件は, 固体格子点に隣接する流体格子点において, 1 個, あるいは複数個 (最大 4 個) の分布関数に適用する必要があるため, i = 0 を除いた各分布関数 f_i に対応した q_i を保持するためのテクスチャを用意する.すなわち, $f_1 \sim f_4$ を保持する tex1, $f_5 \sim f_8$ を保持する tex2, u, ρ を保持する tex3 に加え, $q_1 \sim q_4$ を保持する tex4 と, $q_5 \sim q_8$ を保持する tex5 を用意する.tex4 と tex5 には, q 以外の情報も埋め込む.具体的には,格子ボルツマン法の最初の過程である衝突演算に先立って,以下の計算を行い, tex4, tex5 を更新する.

流体・固体の区別

互いに異なる 3 つの定数 α , β , γ を用意し, 円柱の中心座標と半径から 各々のピクセルに該当する格子点が固体であるか流体であるかを判断し, 固 体であれば α , 流体であり, 直前の状態が固体であれば β , 流体であり, 直 前の状態も流体であれば γ とする.

qの算出

固体境界に隣接する流体格子点 (図 9) において,固体から流体へ向かう向 きの分布関数に境界条件を適用する必要があり,この際qの値が必要となる.境界条件を適用すべき分布関数が位置する格子点において固体表面と 格子との交点座標を求め,qを算出する. f_i が必要とする $q \in q_i \ge 0$,前 述の β あるいは γ に q_i を加えた値を出力とする.1格子点につき,複数の q_i が必要となる場合もありうる.



 $0 < q \le 1$ であるので,例えば定数 α , β , γ を互いの差が 2 以上の整数とすれば,q の情報との干渉を避けることができる. α , β , γ は,主に新しく生成された流体格子点を検出する目的で利用する.q は並進過程における境界条件の適用の際,さらには CPU での力の計算の際に利用する.

2) 衝突

tex4, tex5を参照し,該当ピクセルが $\gamma(+q)$ ならば衝突計算を行う.該当ピ

クセルが $\beta(+q)$ であれば新たに生じた流体格子点であり,分布関数,流速,密度が定義されていないことを示す.この場合,円柱の移動速度ベクトルvと密度の初期値 ρ_0 により局所平衡分布関数を求め,これを分布関数として出力する. 上書きによって tex1, tex2 を更新する.

3) 並進

この過程では,並進と境界条件の適用を行う.tex1,tex2の分布関数 f_i について,tex4,tex5において q_i が定義されていれば境界条件を適用し, q_i が定義されていなければ通常通り e_i に基づいた並進を行えばよい.

4) 巨視化, 5) 表示

第3章での実装と同様である.

4.3.3 力の計算

力の計算は, CPU で行う.円柱表面での粒子の跳ね返りによる運動量変化 ϕ を求めるためには,境界条件適用前と適用後の分布関数が必要となるが,本実 装においては跳ね返る前の粒子を2個の分布関数で表現している上,どの分布 関数が跳ね返る粒子を表現しているかの判断が難しい.ところが,跳ね返りの 前後での分布関数の差は式 (17)(18) であるので,跳ね返りの後を示す分布関数 と q_i を GPU から読み出せば, ϕ は計算可能となる.しかも, q_i の定義の有無 によって総和をとるべき $\phi_i e_i$ が容易に判別できる.したがって,4.3.2 での1), 3)の描画後にピクセルバッファの内容を読み取る.GPU から CPU へのデータ の転送は低速であるため,データの読み取りは円柱の存在部分周辺の最小限の 領域にとどめなければならない.算出された力は,PHANTOM によって提示 する.

4.4 力覚の提示に伴う問題

シミュレーションを実行した結果,PHANTOMのスタイラス部が激しく振動 し,シミュレーションが破綻する問題が発生した.この振動は,円柱の移動が 遅い場合に特に顕著であった.円柱を移動させると,原則的に円柱の移動方向 とは逆向きの力が円柱に対して加わることが予想できる.この力をPHANTOM によって提示することにより,逆向きの入力を招く.これが繰り返されることに よって,振動が増幅されるものと考えられる.また,この問題は,PHANTOM の位置分解能の限界にも起因していると考えられる.力覚の提示をオフにした 状態でシミュレーションを実行し,スタイラスを右向きにゆっくりと連続的に 動かした場合の PHANTOM で認識された *x* 座標の変化の例を図 10 に示す.この例では,1タイムステップでの速度約 0.05(格子数 128 のシミュレーションの場合,速度 0.032*c* に相当する)の移動と,数タイムステップの静止が交互に見られる.このような速度の不連続性が,振動の原因となっているものと考えられる.



振動の問題に対して,以下のような解決法が考えられる.

複数回の速度の平均をとる

100回程度の速度の平均を与えてみたが,問題は改善されなかった. 加速度に制限をかける

前タイムステップでの速度との減算により加速度を求め,加速度の大きさを最大 0.0005c² 程度に制限したところ,若干の振動は残るものの,かなり 改善することができた.

力の平均をとる

シミュレーションの破綻は,微小な振動が出力と入力の連鎖によって増幅 されることによって起こる.出力の振動を抑えることによっても問題を改 善することができる.100回程度の力の平均をとることで,かなり改善す ることができた.

力の変動を制限する

前タイムステップで提示した力との差を制限することにより,かなり改善 することができた.この手法を適用したシミュレーションの様子を図11に 示す.格子数は 128×128 ,動粘性係数は $3.2c \times 10^{-3}$ としている.



図 11: シミュレーションの様子

4.5 本章のまとめ

格子ボルツマン法での境界を移動させるための計算手法を紹介し,これをGPU に実装する手法について説明し,実装報告を行った.また,触覚デバイスを用 いることにより,流体シミュレーションに操作を加えることができ,シミュレー ション結果を視覚,力覚で提示することによって,インタラクティブな流体シ ミュレーションを実現した.次章では,より実用的なシミュレーションを目指 し,3次元空間を対象とする.

第5章 3次元シミュレーション

第4章では,2次元平面をテクスチャに対応させ,2次元のインタラクティブ な流体シミュレーションを実装した.しかし,インタラクティブシミュレーショ ンシステムによる仮想現実感を得る目的を実現するためには,3次元空間を扱 うことが必要である.本章では,インタラクティブな流体シミュレーションを 3次元に適用する手法を説明し,実装報告を行う.

5.1 計算モデル

3次元の格子 BGK モデルとして多く用いられている D3Q15 モデルを用いる. このモデルにおいては,立方格子で空間を分割し,粒子は静止を含む 15 種類の 速度を持つとする.粒子速度 e_i ($i = 0, 1, \dots, 14$)は,以下のように定義される (図 12).

$$e_{i} = \begin{cases} (0,0,0) & i = 0\\ c (\cos [(i-1)\pi/2], \sin [(i-1)\pi/2], 0) & i = 1 \sim 4\\ (0,0,c), (0,0,-c) & i = 5, 6\\ (\sqrt{2}c \cos [(2i-13)\pi/4], \sqrt{2}c \sin [(2i-13)\pi/4], c) & i = 7 \sim 10\\ (\sqrt{2}c \cos [(2i-21)\pi/4], \sqrt{2}c \sin [(2i-21)\pi/4], -c) & i = 11 \sim 14\\ (25) \end{cases}$$



図 12: D3Q15 モデルにおける仮想粒子の速度ベクトル e_i

重み関数 w_iは,以下のように決められる.

$$w_i = \begin{cases} 2/9 & i = 0\\ 1/9 & i = 1 \sim 6\\ 1/72 & i = 7 \sim 14 \end{cases}$$
(26)

5.2 実装

本章では,第4章と同様のシミュレーションを3次元に拡張したシミュレーションの実装を目指す.すなわち,x方向,y方向の境界は固体壁とし,z方向の境界は周期境界とした流体領域の中のz軸に平行な円柱をPHANTOMによって移動させる.本章以降では力覚の提示は行わないが,第4章と同様の手法で容易に実現できるものと思われる.

5.2.1 データの割り当て

D3Q15 モデルにおいては 3 次元空間は立方格子に離散化されるが, この立方 格子を 2 次元格子の重なりと捉える.この 2 次元格子をスライスと呼ぶ. z 軸に 垂直に z 軸の 1 格子毎に空間を切り分けることで, z 軸方向の格子数分のスライ スが並ぶ.これまでと同様に $c\Delta t = 1$ とし, 格子点の座標を (l, m, n) とすれば, 各スライスは n で区別できる.

計算に用いるテクスチャは,各スライスに対応させる.ただし,テクスチャ には上下左右に1ピクセル分のマージンをとり,このマージンは計算領域を表 さないものとする(理由は後述する).すなわちサイズ $L \times M$ のテクスチャを用 いれば,計算領域の格子サイズは $(L-2) \times (M-2)$ となる.便宜上z軸に関 してもマージンをとり,計算領域の範囲は $1 \le l \le L-2$, $1 \le m \le M-2$, $1 \le n \le N-2$ とする.各格子点で保持する必要があるデータは,分布関数 f_i ($i = 0 \sim 14$),流速ベクトルのx成分 u_x ,y成分 u_y ,z成分 u_z , 密度 ρ ,第4 章と同様にi = 0を除いた各分布関数に対応した q_i ($i = 1 \sim 14$)等の境界情報 の 33 個である.そのため,各スライスで必要なテクスチャは9枚となる.この 9枚のテクスチャを記号k ($k = 1 \sim 9$)を用いて区別すれば,スライスのz座標 $n \ge k$ を用いて,tex(n,k)と表せる.使用する変数は,以下のように各テクス チャ,各ピクセルのRGBAのチャネルに割り当てる.ただし(-)のチャネルは 使用しないことを表す.

 $\mathbf{tex}(n,1)$ f_1 , f_2 , f_3 , f_4 $\mathbf{tex}(n,2)$ f_7 , f_8 , f_9 , f_{10}

- $\mathbf{tex}(n,3)$ f_{11} , f_{12} , f_{13} , f_{14}
- $\mathbf{tex}(n,4)$ f_5 , f_6 , f_0 , -
- $\mathbf{tex}(n,5)$ u_x , u_y , u_z , ho
- $\mathbf{tex}(n,6)$ q_1 , q_2 , q_3 , q_4
- $\mathbf{tex}(n,7)$ q_7 , q_8 , q_9 , q_{10}
- $\mathbf{tex}(n,8)$ q_{11} , q_{12} , q_{13} , q_{14}
- $\mathbf{tex}(n,9)$ q_5 , q_6 , , -

2次元の場合,並進の操作は常に同一テクスチャ内で行った.3次元の場合,ス ライス間の並進が必要となるため,異なるテクスチャへの並進操作が必要となる.D3Q15Vモデルの場合, f_0 は並進無し, $f_1 \sim f_4$ は同一テクスチャ内での並 進, f_5 , $f_7 \sim f_{10}$ はn-1からnへの並進, f_6 , $f_{11} \sim f_{14}$ はn+1からnへの並 進が必要である.これらの並進が効率的に行えるように割り当てを行った. 5.2.2 計算の流れ

1 タイムステップあたりの計算を大まかに分類するとすれば,ほぼ4.3.2 と同様に分類できるが,異なるテクスチャ間での並進が必要な場合は並進と境界条件の適用の処理を分け,別の描画によって実現する.すなわち,まず1)円柱面の位置を捉えるための計算を行い,続いて2)衝突3)並進4)境界条件の適用5) 巨視化の計算を行い,6)表示する.それぞれの過程について説明する.

1) 円柱面の位置

計算領域の $1 \le l \le L-2$, $1 \le m \le M-2$ の範囲で, 4.3.2 と同様に, 流体・ 固体の区別とqの計算を行い,上書きによってテクスチャを更新する.同様の 処理を tex(n,k) について $1 \le n \le N-2$, $6 \le k \le 9$ の範囲で繰り返す.k に よってそれぞれ別の4つのフラグメントプログラムを用いた.

2) 衝突

4.3.2 と同様だが,描画から上書きまでの処理を tex(n,k) について $1 \le n \le N-2$, $1 \le k \le 4$ の範囲で繰り返す. k によってそれぞれ別の 4 つのフラグメントプログラムを用いた.

3) 並進

並進が同一テクスチャ内で済む $f_1 \sim f_4$ については, 4.3.2 と同様に並進と境 界条件の適用を同一の描画で行う. 描画から上書きまでの処理を tex(n, 1) につ いて $1 \le n \le N - 2$ の範囲で繰り返す.

 $f_7 \sim f_{10}$ の並進では, $ext{tex}(n-1,2)$ から $ext{tex}(n,2)$ への並進となるが, $ext{tex}(n,2)$

への上書きにより, tex(n+1,2)のための並進元の情報が失われる.全てのスラ イスで無事に並進を完了するため,次の方法を用いる.まずtex(0,2)を用意し, これにtex(N-2,2)を単純にコピーする.続いてtex(n-1,2)からtex(n,2)へ の並進を $n = N-2, N-1, \cdots, 1$ の順で行う. $f_7 \sim f_{10}$ はz方向の並進速度成分 が全て同一であるため,テクスチャの更新をこの順で行うことで全てのスライ スで無事に並進を完了できる.ただし,逆向きの速度($f_{11} \sim f_{14}$)を扱っていな いことにより,固体境界条件の適用は行えない.そのため,境界(円柱,外壁) に構わず,全ての格子点で同様の並進を行わなければならない.後で境界条件 の適用の際に使用する外壁に向かう分布関数の情報が並進によって消失するこ とを防ぐため,1ピクセル分のマージンをとっている.

 $f_{11} \sim f_{14}$ の並進では, tex(N-1,3)を用意し, これに tex(1,3)をコピーする. tex(n+1,3)から tex(n,3)への並進を $n = 1, 2, \dots, N-2$ の順で行う. $f_7 \sim f_{10}$ の並進と $f_{11} \sim f_{14}$ の並進の違いはテクスチャの扱いの違いのみであり,同一のフラグメントプログラムで実現できる.

 f_5 , f_6 は空いている A のチャネルを利用して次のような方法で並進させる. まず tex(N-1,4)を用意し, tex(N-2,4)のR, tex(1,4)のGを tex(N-1,4)のR, A にコピーする.次に,

- tex(n,4)のGをtex(n,4)のAヘコピー
- $\operatorname{tex}(n-1,4) \operatorname{\mathcal{O}} \operatorname{R} \operatorname{\boldsymbol{\epsilon}} \operatorname{tex}(n,4) \operatorname{\mathcal{O}} \operatorname{R} \operatorname{\boldsymbol{\wedge}} \operatorname{\boldsymbol{\neg}} \operatorname{\boldsymbol{\mathcal{L}}}$ -
- $tex(n+1,4) \mathcal{O} A \mathcal{E} tex(n,4) \mathcal{O} G \wedge \exists \mathcal{L} -$

とする tex(n,4) の更新を $n = N - 2, N - 3, \dots, 1$ の順で行う.tex(1,4) の更新 の際には,tex(N - 1,4)を tex(0,4)とみなす.本実装では,以上の方法で f_5 , f_6 の並進を行ったが, f_5 , f_6 では並進速度に x 成分, y 成分が含まれないこと に着目すれば,実際にテクスチャを更新すること無しに仮想的な並進で済ませ ることも可能であろう.この場合,仮想的に K タイムステップ時にスライス nに存在すると考えられる f_5 は実際には tex($n - (K \mod (N - 2)), 4$), f_6 は実際 には tex($n + (K \mod (N - 2)), 4$) に存在することになる.CPU でテクスチャ の割り当てを適切に行えば,テクスチャの更新は必要なくなるものと思われる. $f_7 \sim f_{14}$ に関しては,並進速度に x 成分,y 成分が含まれるため,テクスチャの 更新は必須となるであろう.

4) 境界条件の適用

 $f_5 \sim f_{14}$ に対して境界条件の適用を行う.円柱については4.1.1の境界条件を

使うが,すでに並進が完了しているため,式(15)(16)の代わりに次の式(27)(28) を用いなければならない.

$$f_{i'}(B, t + \Delta t) = 2qf_i(A, t) + (1 - 2q)f_i(B, t) \qquad \left(q < \frac{1}{2}\right)$$
(27)

$$f_{i'}(B, t + \Delta t) = \frac{1}{2q} f_i(A, t) + \frac{(2q - 1)}{2q} f_{i'}(C, t) \qquad \left(q \ge \frac{1}{2}\right) \tag{28}$$

外壁については,マージンの部分へ並進している分布関数を使って bounce-back 条件を適用する.tex(n,k)について $1 \le n \le N-2$, $2 \le k \le 4$ の範囲で繰り返 す.k = 2,3については同一のフラグメントプログラムを使うことができる. 5) 巨視化

 $1 \le n \le N - 2$ の範囲で巨視化計算を行い, tex(n,5)を更新する. 6) 表示

3次元での計算結果の表示は,これまでと同様の単なる色による表現では効 果的ではない.本研究では,ある1枚のスライスのみを2次元の場合と同様に 表示したが,別の表示方法の検討が必要である.

5.3 問題サイズの限界

3次元シミュレーションでは2次元シミュレーションに比べ,格子点数が増大 するほか,本研究で使用したモデルでは粒子速度分布が9から15に増えている ことから,計算量がかなり増大している.また,本章の実装に限っても,実行 時間は格子点数にほぼ比例している.問題サイズが大規模になると,計算が低 速となり,応用例によっては仮想現実を体感する目的の実現が困難になる.

また,本実装で用いた GPU のグラフィクスメモリは 256MB であるが,GPU で計算に用いるテクスチャデータがグラフィクスメモリに入りきらない場合,テ クスチャデータはメインメモリに格納され,テクスチャは描画に使われる度に グラフィクスメモリに転送される.これが起こると,テクスチャデータの転送 時間がオーバヘッドとなり,急激に速度が低下する.インタラクティブシミュ レーションを効果的に実行するためには,問題サイズをグラフィクスメモリに 入りきるように一定範囲内に抑えなければならない.本実装では格子点1個に つき 32bit 浮動小数点変数を空きチャネルも含めて 36 個分使用している.すな わち格子点1個につき 144B のデータを使用している.格子数 $L \times M = 64 \times 64$



図 13: 格子数 64 × 64 × N, 100 タイムステップの実行時間

とし, N を変化させた場合(ただし,マージンを含む)の100タイムステップの 実行時間を図13に示す.Nが420を越えたあたり,すなわち格子点172万個程 度から急激に速度が低下していることがわかる.

5.4 本章のまとめ

本章では, GPUを用いた格子ボルツマン法による流体シミュレーションを3 次元に適用する手法を紹介し,実装報告を行った.また,インタラクティブシ ミュレーションを効果的に実行するための問題サイズの制限について言及した. 次章では,さらに大規模なシミュレーションを効果的に実行するために, PC ク ラスタ上での並列計算について検討する.

第6章 並列化

大規模なインタラクティブシミュレーションの効果的な実行のためには,1台のPCでは限界がある.本章では,PCクラスタを用いた並列計算を適用する手法を紹介し,実装報告を行う.

6.1 処理の分割

処理を8台のノードに分割することを考える.格子ボルツマン法においては, 各格子点はほとんどそれぞれ独立に計算することができ,他の格子点との情報 のやりとりは,境界条件の適用を含めた並進過程においてのみである.各ノー ドの負荷をなるべく均等にし,ノード間通信を最小限に抑えるため,x方向,y 方向,z方向に関してそれぞれ2分割することによって,計算領域の空間を8等 分し,図14に示すように各ノードに番号を割り振る.通信内容は,ほぼ断面に 接する格子点の並進情報のみである.本実装では,これまで同様GPUによる計 算を前提としているため,通信とは,送信先のノードでGPUが描画した情報 を CPU へ転送し,CPU 同士でのノード間通信を行い,受信先のノードで CPU から GPU ヘテクスチャデータとして転送することを意味する.



図 14: 計算領域の分割と各ノードへの割り当て

6.2 計算条件および実装環境

第5章と同様の計算条件とする. すなわち, x 方向, y 方向の境界は固体壁とし, z 方向の境界は周期境界とした流体領域の中の z 軸に平行な円柱をインタ

ラクティブに移動させるシミュレーションを行う.計算条件の z 方向の対称性 により,結果的にノード0,1,2,3 での計算は,それぞれノード4,5,6,7 で の計算と同一となる.なお,本章では PHANTOM を用いず,キーボードによっ て静止を含めた 9 種類の速度で円柱を移動させる.円柱の移動速度のx成分,y成分は 0, $\pm 0.03c$ のいずれか,z 成分は常に 0 とする.

本章での実装環境を表5に示す.

CPU	Pentium4 3.0GHz
Memory	1.0GB
Gfx Card	GeForceFX5950Ultra
Gfx Memory	256MB DDR
OS	Linux 2.4.22
Network	1000BASE Ethernet
Compiler	gcc3.3.5 LAM6.5.9

表 5: 実装環境

6.3 実装

1 タイムステップ毎に円柱の中心座標の更新を行うが,円柱の移動のための キーボードからの入力はノード0が管理し,円柱の中心座標,移動速度を決定 し,全てのノードへブロードキャストする.以下,各ノードは担当する領域に 対して第5章と同様の手法で計算を行う.以下,ノード0での計算についての み説明する.

スライスに割り当てるテクスチャには,これまで同様,上下左右に1ピクセ ル分のマージンをとる.すなわちテクスチャのサイズを $L \times M$ (以後 $L \ge M$ と 仮定して説明する)とすれば,便宜上z軸に関してもマージンをとり,計算領 域の範囲は $1 \le l \le L - 2$, $1 \le m \le M - 2$, $1 \le n \le N - 2$ とする.l = 0, m = 0のマージン領域は,第5章と同様,周囲の固体境界に対して,l = L - 1, m = M - 1のマージン領域は,移動境界(円柱)に対して境界条件を適用する 際に必要となる分布関数を保持する役割を持つ.

並進情報は,分布関数の並進方向に応じて全てのノードと交換する必要があ

る.送信は衝突後に行う必要があり,受信は並進前に完了する必要がある.ノー ド間の送受信のために,メインメモリに送信用のバッファsend1~send10(表 6) と受信用のバッファrecv1~recv6(表 7)を用意する.ただし表中のサイズは32bit 浮動小数点変数の個数で表している.グラフィクスメモリから送信用のバッファ には,ピクセル単位で読み出すため,受信用バッファに比べ容量が大きくなっ ている.

バッファ名	サイズ	送信先ノード番号	内容
send1	$(L-2) \times (N-2) \times 4$	2	f_1, f_2, f_3, f_4
send2	$(M-2) \times (N-2) \times 4$	1	f_1, f_2, f_3, f_4
send3	$(L-2) \times (N-3) \times 4$	2,3	f_7, f_8, f_9, f_{10}
send4	$(M-2) \times (N-3) \times 4$	1	f_7, f_8, f_9, f_{10}
send5	$(L-2) \times (M-2) \times 4$	$4,\!5,\!6,\!7$	f_7, f_8, f_9, f_{10}
send6	$(L-2) \times (N-3) \times 4$	2,3	$f_{11}, f_{12}, f_{13}, f_{14}$
send7	$(M-2) \times (N-3) \times 4$	1	$f_{11}, f_{12}, f_{13}, f_{14}$
send8	$(L-2) \times (M-2) \times 4$	$4,\!5,\!6,\!7$	$f_{11}, f_{12}, f_{13}, f_{14}$
send9	$(L-2) \times (M-2) \times 4$	4	f_5, f_6, f_0
send10	$(L-2) \times (M-2) \times 4$	4	f_5, f_6, f_0

表 6: ノード 0 での送信用バッファ

表7: ノード0での受信用バッファ

バッファ名	サイズ	受信先ノード番号	内容
recv1	$L \times (N-2) \times 2$	1,2	f_3, f_4
recv2	$L \times (N-3) \times 4$	1,2,3	f_8, f_9, f_{10}
recv3	$L \times M \times 4$	4,5,6,7	f_7, f_8, f_9, f_{10}
recv4	$L \times (N-3) \times 4$	1,2,3	f_{12}, f_{13}, f_{14}
recv5	$L \times M \times 4$	4,5,6,7	$f_{11}, f_{12}, f_{13}, f_{14}$
recv6	$L \times M \times 4$	4	f_5, f_6

 $f_1 \sim f_4$ の衝突計算のための描画の際には, $1 \le l \le L-2$,m = M-2の領域をピクセルバッファから読み取り,send1に格納し, f_2 のみをノード2へ送信する.また,同時にl = L-2, $1 \le m \le M-2$ の領域を読み取り,send2に格納し, f_1 のみをノード1へ送信する.これを $1 \le n \le N-2$ で繰り返す.

 $f_7 \sim f_{10}$ に関しては, $1 \le n \le N-3$ の場合には $1 \le l \le L-2$,m=M-2

の領域を, send3 に格納し, f_7 , f_8 をノード 2 へ送信し, $l = L - 2 \text{ of } f_7$ をノー ド 3 へ送信する.同時に l = L - 2, $1 \le m \le M - 2$ の領域を send4 に格納し, f_7 , f_{10} をノード 1 へ送信する.n = N - 2 の場合には全ての領域を send5 に格 納し,全てをノード 4 へ, $1 \le l \le L - 2$, m = M - 2の領域の f_7 , f_8 をノー ド 6 へ, l = L - 2, $1 \le m \le M - 2$ の領域の f_7 , f_{10} をノード 5 へ, l = L - 2, m = M - 2の f_7 をノード 7 へ送信する.

 f_{11}, f_{14} に関しては, $2 \le n \le N - 2$ の場合には $1 \le l \le L - 2$, m = M - 2の 領域を, send6 に格納し, f_{11}, f_{12} をノード2へ送信し, l = L - 2の f_{12} をノー ド3へ送信する.同時にl = L - 2, $1 \le m \le M - 2$ の領域を send7 に格納 し, f_{11}, f_{14} をノード1へ送信する.n = 1の場合には全ての領域を send8 に格 納し, 全てをノード4へ, $1 \le l \le L - 2$, m = M - 2の領域の f_{11}, f_{12} をノー ド6へ, l = L - 2, $1 \le m \le M - 2$ の領域の f_{11}, f_{14} をノード5へ, l = L - 2, m = M - 2の f_{11} をノード7へ送信する.

 f_5, f_6, f_0 に関しては,n = 1, N-2の場合にのみ $1 \le l \le L-2$, $1 \le m \le M-2$ の領域を読み取り,n = N - 2の場合はsend9に,n = 1の場合はsend10に格納し,send9から f_5 を,send10から f_6 を取り出し,ノード4へ送信する.

受信用バッファでは、テクスチャとしてグラフィクスメモリに転送できる形式 で受信する.ここで受信する情報は、ノードが担当する領域が接する外部ノー ドの格子点から並進してくる分布関数の情報のみである. $f_1 \sim f_4$ の並進の際に は recv1 によって受信するが、受信する分布関数は f_3, f_4 の2種類のみである. $f_7 \sim f_{10}$ の並進の際には $2 \le n \le N - 1$ については recv2, n = 1については recv3, $f_{11} \sim f_{14}$ の並進の際には $1 \le n \le N - 3$ については recv4, n = N - 2については recv5, $f_5 \sim f_6$ の並進の際にはn = 1, N - 2のとき recv6 をそれぞ れテクスチャとして参照し、空間の断面に接する格子点へ向かう分布関数の情 報を得る.

6.4 評価

1 台で実行した場合と,本章のとおり8台で実行した場合での100 タイムス テップの実行時間の比較を図15 に示す.問題サイズは64×64×Nとし,1台 のグラフィクスメモリにデータが十分入りきる範囲(5.3節)で計測した.ただ し,1台で実行する場合,周囲に1格子分のマージンをとっているため,実際 の計算領域は62×62×(N-2)となる.また,8台で実行する場合,各ノード で周囲にマージンをとっているため,実際の計算領域は $60 \times 60 \times (N-4)$ となる.8台で実行する場合,1台で実行した場合の計算領域を計算した場合に相当する時間を表すように修正を加えた.



図 15: 1 台と 8 台での実行時間 (64 × 64 × N,100 time step)

1台のグラフィクスメモリに入りきる問題サイズでは,並列化による顕著な高 速化が実現できたとはいえない.この原因として,通信の最適化が十分に行え ていないことが考えられる.send1~send4,send6,send7について,描画の度 に送信用バッファへの読み込みを行ったが,本実装では,読み込みの度に読み込 みに続けてノード間通信を行った.このため,通信頻度が増大し,高速実行を 妨げる要因となっているものと思われる.問題サイズを128×128×Nとした場 合の1台と8台での100タイムステップの実行時間を図16に示す.64×64×N の場合に比べ,並列化による実行速度向上の割合が高くなっている.同じ方法 で送受信したものであるが,スライス数が減少しているため,通信頻度は少な くなっている.通信頻度を抑えるため,描画の度に(送信バッファへの読み込み の度に)送信するのではなく,各スライスのデータをまとめて送るようにするこ とで,実行速度の向上が期待できる.



図 16: 1 台と 8 台での実行時間 (128 × 128 × N,100 time step)

6.5 本章のまとめ

大規模なインタラクティブシミュレーションの効果的な実行を目指し,並列 計算の適用手法を説明し,実装報告を行った.これにより,1台では事実上不 可能であった大規模なシミュレーションの実現の可能性が示唆されたが,主に ノード間通信において更なる改善の余地があると考えられる.これについては 今後の課題とする.

第7章 おわりに

本稿では,インタラクティブな流体シミュレーションを実現するための手法 について説明し,実装報告を行った.計算を効果的に GPU 上に実装できるこ とを示し,GPU を用いることによって CPU による計算よりもはるかに高速な 計算を実現できることを確認した.さらに,触覚デバイスを用いて流体シミュ レーションに操作を加え,結果を視覚と力覚として提示させるシステムの実装 によって,シミュレーションによってオペレータがより現実に近い仮想現実を 体験できる可能性を示した.また,並列計算を適用する手法を示し,実装報告 を行うことで,大規模なインタラクティブシミュレーションシステムに流体計 算を組み込める可能性を示唆した.

その中で,注意すべき問題や,未解決の課題も見出された.まず,本研究で は計算にGPUを用いることでシミュレーションの高速実行を実現したが,現 状でサポートされているGPUの計算精度の限界から,数値シミュレーション に用いるには注意が必要であるといえる.また,本研究では3次元シミュレー ション結果の視覚による提示手法については詳細な検討は行わなかったが,イ ンタラクティブシミュレーションではオペレータに対する実時間での効果的な フィードバックが必要であり,効果的で高速な可視化処理についての検討も必 要である.

我々の周りには,常に流体が存在しており,常に流体に関わりながら生活している.現実により近い仮想体験を実現するためのインタラクティブシミュレーションに流体シミュレーションを取り入れることで,シミュレーションの適用 範囲が広がり,結果をより現実に近いものにすることが可能となるであろう.

42

謝辞

本研究の機会を与えて頂いた,本研究室の富田眞治教授に深く感謝の意を表 します.また,本研究に関して数々の有用な御指導,御意見を頂いた,森眞一 郎助教授,中島康彦助教授,嶋田創助手,三輪忍助手に深く感謝致します.さ らに,日頃様々な角度から助力して下さった京都大学大学院情報学研究科通信 情報システム専攻富田研究室の諸兄に心より感謝致します.

参考文献

- [1] 富田 眞治, 超高速体感型シミュレーションシステムの研究, 科学研究費補助金, 平成 16 年度基盤研究 (S) 新規採択課題の概要について, 日本学術振興会, p.10 (2004)
- [2] G. McNamara and G. Zanetti, Use of the Bolzmann equation to simulate lattice-gas automata, *Phys. Rev. Lett.* 61, Issue 11, pp.2332-2335 (1988)
- [3] S. Chen and G. D. Doolen, Lattice Boltzmann Method for Fluid Flows, Annu. Rev. Fluid Mech. 30, pp.329-364 (1998)
- [4] 蔦原 道久, 高田 尚樹, 片岡 武, 格子気体法・格子ボルツマン法, コロナ社 (1999)
- [5] T. Ertl, D. Weiskopf, M. Kraus, K. Engel, M. Weiler, M. Hopf, S. Rottger and C. Rezk-Salama, Programmable Graphics Hardware for Interactive Visualization, Eurographics2002 Tutorial Note(T4) (2002)
- [6] 森 眞一郎, 篠本 雄基, 五島 正裕, 中島 康彦, 富田 眞治, 汎用グラフィクス カード上での簡易シミュレーションと可視化, 電子情報通信学会信学技報, CPSY2004-24, pp.25-30 (2004)
- [7] General Purpose Computation on Graphics Processor, http://www.gpgpu.org/
- [8] 高橋 隆, 室井 克信 編, 人工現実感手術室, IPSJ Magazine Vol.43 No.5 (2002)
- [9] 牛島 省ほか 編, 計算力学の最前線, 土木学会誌 Vol.88 No.8 (2003)
- [10] 小沢 拓, 棚橋 隆彦, 二相系格子ボルツマン法の非構造格子への適用, 計算
 工学会論文集, No. 20050006 (2005)
- [11] M. Woo, J. Neither and T. Davis, OpenGL プログラミングガイド, ピアソ ンエデュケーション (1997)
- [12] NVIDIA Corporation, Cg Toolkit User's Manual Release 1.2 (2004)
- [13] M. J. Kilgard, NVIDIA OpenGL Extension Specifications, NVIDIA Corporation (2004)
- [14] K. E. Hillesland, A. Lastra, GPU floating-point Paranoia, GPGPU Workshop (2004)
- [15] 小松原 誠 , 森 眞一郎 , 中島 康彦 , 富田 眞治 , 汎用グラフィクスカード

を用いた格子ボルツマン法による流体シミュレーション,情報処理学会研 究報告 2005-ARC-163, pp.37-42 (2005)

- [16] Y. H. Qian, D. d'Humières, and P. Lallemand, Lattice BGK models for the Navier-Stokes equation *Europhys. Lett.* 17, pp.479-484 (1992)
- [17] U. Frisch, D. d'Humières, B. Hasslacher, P. Lallemand, Y. Pomeau, and J. P. Rivet, Lattice gas hydrodynamics in two and three dimensions, *Complex Syst.* 1, pp.649-707 (1987)
- [18] P. A. Skordos, Initial and boundary conditions for the lattice Boltzmann method, *Phys. Rev. E* 48, pp.4823-4842 (1993)
- [19] I. Ginzbourg and D. d'Humières, Local second-order boundary methods for lattice Boltzmann models, J. Stat. Phys. 84, pp.927-971 (1996)
- [20] M. Bouzidi, M. Firdaouss and P. Lallemand, Momentum transfer of a Boltzmann-lattice fluid with boundaries, *Phys. Fluids* 13, pp.3452-3459 (2001)
- [21] P. Lallemand and L. S. Luo, Lattice Boltzmann method for moving boundaries, J. Comput. Phys. 184, pp.406-421 (2003)
- [22] R. Mei, D. Yu, W. Shyy and L. S. Luo, Force evaluation in the lattice Boltzmann method involving curved geometry, *Phys. Rev. E* 65, 041203 (2002)
- [23] D. Yu, R. Mei, L. S. Luo and W. Shyy, Viscous flow computations with the method of lattice Boltzmann equation, *Progr. Aero. Sci.* 39, pp.329-367 (2003)
- [24] SensAble Technologies http://www.sensable.com/

付録

以下は第3章での実装で用いた計算プログラムである.

```
//fp2
struct fpIN{
   float4 texCoord :TEX0;
};
struct fpOUT{
   float4 col :COLOR;
};
fpOUT main(
              fpIN IN,
              uniform samplerRECT tex2,
              uniform samplerRECT tex3,
              uniform samplerRECT tex4,
              uniform float FAI,
              uniform float RHO){
   fpOUT OUT;
   float4 u=f4texRECT(tex3,IN.texCoord.xy);
   float kabe=f4texRECT(tex4,IN.texCoord.xy).x;
   float4 f=f4texRECT(tex2,IN.texCoord.xy);
   float4 fe,fee;
   int4 e;
   float u2;
   if(kabe<0.5f){
      u2=u.x*u.x+u.y*u.y;
      e=int4(1,-1,-1,1);
      fee=e*u.x+(e.xxzz)*u.y;
      fe=(u.w-RHO+u.w*(3.0f*fee+4.5f*fee*fee-1.5f*u2))/36.0f;
      OUT.col=f-(f-fe)/FAI;
   }
   else OUT.col.xyzw=f.zwxy;
   return OUT;
}
```

```
図 A.1: フラグメントプログラム fp2
```

```
//fp3
struct fpIN{
   float4 texCoord :TEX0;
};
struct fpOUT{
   float4 col :COLOR;
};
fpOUT main(
              fpIN IN,
              uniform samplerRECT tex1,
              uniform samplerRECT tex4,
              uniform float sizeY)
{
   fpOUT OUT;
   float kabe=f4texRECT(tex4,IN.texCoord.xy).x;
   float2 uv=IN.texCoord.xy;
   float4 f;
   uv.x-=1.0f;
   f.x=f4texRECT(tex1,uv).x;
   uv.x + = 2.0f;
   f.z=f4texRECT(tex1,uv).z;
   uv=IN.texCoord.xy;
   if(uv.y>sizeY-1.0f)uv.y=0.5f;
   else uv.y+=1.0f;
   f.w=f4texRECT(tex1,uv).w;
   uv=IN.texCoord.xy;
   if(uv.y<1.0f)uv.y=sizeY-0.5f;</pre>
   else uv.y-=1.0f;
   f.y=f4texRECT(tex1,uv).y;
   OUT.col=f;
   return OUT;
```

```
}
```

🗷 A.2:	フラグメントプログラム	fp3
--------	-------------	-----

```
//fp4
struct fpIN{
   float4 texCoord :TEX0;
};
struct fpOUT{
   float4 col :COLOR;
};
fpOUT main(
              fpIN IN,
              uniform samplerRECT tex2,
              uniform samplerRECT tex4,
              uniform float sizeY)
{
   fpOUT OUT;
   float kabe=f4texRECT(tex4,IN.texCoord.xy).x;
   float2 uv=IN.texCoord.xy;
   float4 f;
   uv.x-=1.0f;
   if(uv.y<1.0f)uv.y=sizeY-0.5f;</pre>
   else uv.y-=1.0f;
   f.x=f4texRECT(tex2,uv).x;
   uv.x + = 2.0f;
   f.y=f4texRECT(tex2,uv).y;
   uv=IN.texCoord.xy;
   uv.x+=1.0f;
   if(uv.y>sizeY-1.0f)uv.y=0.5f;
   else uv.y+=1.0f;
   f.z=f4texRECT(tex2,uv).z;
   uv.x=2.0f;
   f.w=f4texRECT(tex2,uv).w;
   OUT.col=f;
   return OUT;
```

}

```
//fp5
struct fpIN{
   float4 texCoord :TEX0;
};
struct fpOUT{
   float4 col :COLOR;
};
fpOUT main(
              fpIN IN,
              uniform samplerRECT tex1,
              uniform samplerRECT tex2,
              uniform samplerRECT tex3,
              uniform samplerRECT tex4,
              uniform float FAI,
              uniform float RHO)
{
   fpOUT OUT;
   float4 f1to4,f5to8,f1to8;
   float fe0;
   float kabe=f4texRECT(tex4,IN.texCoord.xy).x;
   OUT.col=f4texRECT(tex3,IN.texCoord.xy);
   if(kabe<0.5f){
      f1to4=f4texRECT(tex1,IN.texCoord.xy);
      f5to8=f4texRECT(tex2,IN.texCoord.xy);
      f1to8=f1to4+f5to8;
      fe0=(OUT.col.w-RHO+OUT.col.w*(-1.5f*
         (OUT.col.x*OUT.col.x+OUT.col.y*OUT.col.y)))*4.0f/9.0f;
      OUT.col.z=OUT.col.z-(OUT.col.z-fe0)/FAI;
      OUT.col.w=f1to8.x+f1to8.y+f1to8.z+f1to8.w+OUT.col.z+RHO;
      OUT.col.x=(f1to4.x+f5to8.x+f5to8.w-f1to4.z-f5to8.y-f5to8.z)/OUT.col.w;
      OUT.col.y=(f1to4.y+f5to8.x+f5to8.y-f1to4.w-f5to8.z-f5to8.w)/OUT.col.w;
   }
  return OUT;
}
```

```
図 A.4: フラグメントプログラム fp5
```

```
//fp6
struct fpIN {
   float4 texCoord :TEX0;
};
struct fpOUT{
   float4 col :COLOR;
};
fpOUT main(
              fpIN IN,
              uniform samplerRECT tex3,
              uniform samplerRECT tex4)
{
   fpOUT OUT;
   float2 u;
   float h;
   int n;
   float kabe;
   float fl;
   u=f4texRECT(tex3,IN.texCoord.xy).xy;
  kabe=f4texRECT(tex4,IN.texCoord.xy).x;
   h=240.0f-12000.0f*sqrt(u.x*u.x+u.y*u.y);
   if(h<0.0f)h=0.0f;
   n=(int)floor(h/60);
   fl=h/60.0f-n;
   if(n==0){OUT.col.x=1.0f;OUT.col.y=fl;}
   if(n==1){OUT.col.x=1.Of-fl;OUT.col.y=1.Of;}
   if(n==2){OUT.col.y=1.0f;OUT.col.z=fl;}
   if(n==3){OUT.col.y=1-fl;OUT.col.z=1.0f;}
   if(n==4){OUT.col.x=fl;OUT.col.z=1.0f;}
   if(n==5){OUT.col.x=1.0f;OUT.col.z=1-fl;}
   if(kabe>0.5f)OUT.col=float4(1.0,1.0,1.0,1.0);
   return OUT;
}
                   図 A.5: フラグメントプログラム fp6
```